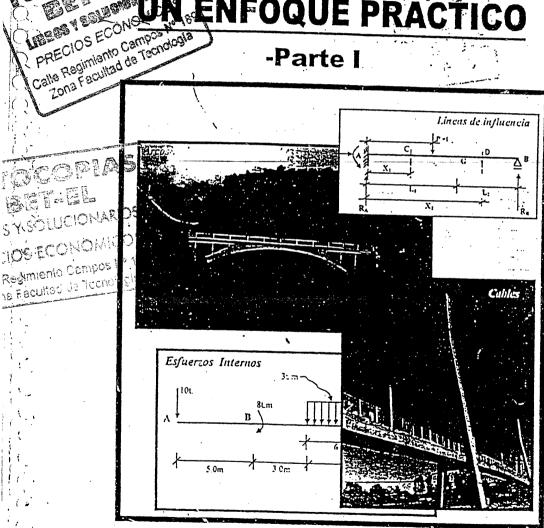
FOQUE PRACTICO

-Parte I



Félix Fuentes Lipez Ingeniero Civil

Redimiento Cempos

FOTOCOPIAS BET-EL

Cuidando Su Economia

LIBROS Y SOLUCIONARIOS

Realizamos fotocopias e impresiones en blanco/negro y color de buena calidad a precios económicos. Hacemos rebajas a grandes cantidades de copias además recogemos y entregamos en el lugar de trabajo sin costo alguno.

DATOS DEPSONALES

Calle: Regimiento Campos # 155

Zona y la misma Cuadra de la Faculta de Tecnología

Llámanos: 72850138

	DAIGO I LIGONALLO	
NOMBRE Y APELLIDO:		• • • • • • • • • • • • • • • • • • • •
TELEFONO:	CELULAR:	
	CARRERA:	
CORREO:	•••••	

HORARIO							
Hora	Lunes	Martes	Miércoles	Jueves	Viernes	Sábado	
, .							
			·····				

de áreas y curvas planas, poniendo énfasis de que el estudiante no requiere de conocimientos superiores de las matemáticas.

Igualmente, se proporcionará un "procedimiento para el análisis " al final de muchas secciones del texto con el objeto de proporcionar al estudiante o al usuario una revisión o resumen del material, así como un método lógico y ordenado para seguir en el momento de aplicar la teoría. Como en las ediciones previas, los problemas de ejemplo se resuelven con el método anteriormente descrito a fin de clasificar su aplicación numérica. Se entiende sin embargo, que una vez que el estudiante tenga un amplio conocimiento y dominio de los temas, además tenga un juicio y el auto confianza suficiente, el estudiante podrá desarrollar sus sistemas y procedimientos para resolver problemas que están insertadas al final del texto: Estos son problemas propuestos en pruebas parciales, finales y de segunda instancia.

0000

Finalmente, deseo hacer conocer que la mayor parte de los problemas resueltos y propuestos en este trabajo, muestran situaciones reales mostradas en la práctica de la ingenieria civil; se espera que este realismo estimule el interés de los estudiantes y usuarios, además proporcione la habilidad de reducir cualesquiera de tales problemas desde su aplicación física hasta el modelo estructural o representación esquemática sobre los cuales se aplican los principios fundamentales de la estática.

Es así que con el advenimiento de las calculadoras científicas y las computadoras de última generación, los problemas de la estática y sobre todo la resolución de las estructuras son sencillas, no debemos olvidar que, el planteamiento, análisis y diseño de cualquier parte estructural requiere de la comprensión básica de los principios de la ingenieria civil. Al escribir este pequeño trabajo me acorde de Manuel, Agustín, Lucio, Máx., Osvaldo y Teresa compañeros infatigables de estudios superiores, con quienes he

compartido los momentos más felices de mi vida universitaria. A lo largo de los años mucha gente ha cooperado en su desarrollo y quisiera agradecer a cada uno de ellos por sus valiosas sugerencias y comentarios.

Un agradecimiento muy especial a los estudiantes H. Abraham Chambilla y Lugo Arnoldy A. que sin la ayuda de ellos no hubiera sido posible la conclusión de este trabajo manuscrito.

Y un eterno agradecimiento a la familia Fuentes Uño que es la parte principal de mi vida, que sin el apoyo de ellos no hubiera sido alcanzado el logro de este humilde trabajo.

Concluimos manifestando:

" Es mejor hacer algo y ser criticado, que no hacer y no tener nada para ser criticado "

El autor

Tarija 2 de Abril del 2001

AL ESTUDIANTE

Con la esperanza de que este trabajo sencillo estimule un interés en la Ingeniería Civil, y proporcionar una guía aceptable para un planteamiento, análisis y resolución de problemas ingenieriles.

INDICE

INTRODUCCION ETRUCTURAL I

BASICA AL ANALISIS pag. 1

Definiciones, I

1,1: Mecánica, 1

1,2: Conceptos fundamentales,1

1,3: Cantidades básicas, 1

1.4: Idealizaciones, 2

1.5: Las tres leyes de Newton, 3

1.6 : Peso, 3

1.7: Unidades de medición, 4

FUERZAS, 5

1.9: Fuerzas externas e internas, 5

1.10: Unidades de fuerza, 5

1.11: Definición, 6

PROBLEMAS PROPUESTOS. 8

II.- EQUILIBRIO DE UNA PARTICULA PAG. 9

SISTEMA DE FUERZAS, 9

2.1: Fuerzas coplanares, 9

2.2: Fuerzas no coplanarias, 9

2.3 : Fuerzas coplanarias paralelas, 10

2.4 : Sistema par, 10

2.5 : Partes de una fuerza, 11

	2.0	•	Resultante de un sistema de ideizas. 12
	2.7	:	Equilibrante de un sistema de fuerzas, 12
	2.8	:	descomposición de fuerzas, 12
	2.9	:	Resultante de fuerzas coplanarias, 18
	2.10	:	Convenio de signos
	2.11	:	Resultante de fuerzas coplanarias no concurrentes, 19
	2.12	:	Resultante de fuerzas paralelas, 21
			PROBLEMAS PROPUESTOS, 25
	2.13	:	Fuerzas de intensidad variable, 28
	2.14	:	Ubicación de una fuerza resultante, 28
			PROBLEMAS PROPUESTOS, 30
	2.15	:	Elementos de sujeción de una estructura, 32
	2.16	:	Tipos de apoyo, 32
	2.17	:	Ecuaciones de equilibrio, 34
III- E(QUILI	BR	IO DE UN CUERPO RÍGIDO Pág.35
	3.1	:	Definicion, 35
	3.2	:	Condiciones para el equilibrio de un cuerpo rigido, 33
	3.3	:	Diagramas de cuerpo libre, 35
	3.4	:	Reacciones de apoyo, 36
	_	: :	Reacciones de apoyo, 36 Clasificación de estructuras, 37
	3.5	:	, .
	3.5	:	Clasificación de estructuras, 37
	3.5 3.6 3.7 •	:	Clasificación de estructuras, 37 Ecuación de condición (Articulaciones), 40
	3.5 3.6 3.7 •	:	Clasificación de estructuras, 37 Ecuación de condición (Articulaciones), 40 Forma practica de crear una articulación, 40
	3.5 3.6 3.7 • 3.8	:	Clasificación de estructuras, 37 Ecuación de condición (Articulaciones), 40 Forma practica de crear una articulación, 40 Estructuras de ingeniería, 40 Proyecto estructural, 41 Cargas, 41
	3.5 3.6 3.7 • 3.8 3.9	:	Clasificación de estructuras, 37 Ecuación de condición (Articulaciones), 40 Forma practica de crear una articulación, 40 Estructuras de ingeniería, 40 Proyecto estructural, 41
	3.5 3.6 3.7 • 3.8 3.9 3.10		Clasificación de estructuras, 37 Ecuación de condición (Articulaciones), 40 Forma practica de crear una articulación, 40 Estructuras de ingeniería, 40 Proyecto estructural, 41 Cargas, 41 Sobre cargas, 42

) () () ()

 \bigcirc

C

000

IV.- RESOLUCIÓN ESTRUCTURAS

PAG.46

- 4.1 : Calculo de reacciones, 46
 - PROBLEMAS RESUELTOS, 46
- PROBLEMAS PROPUESTOS, 61
- 4.2 : Superposición de efectos, 62
- PROBLEMAS RESUELTOS, 62
- 4.4 : Pórticos, 69
- 4.5 : Definición, 69

4.3 : Vigas gerver, 62

- 4.6 : Su determinación del grado estático, 70
 - PROBLEMAS RESUELTOS, 72
 - PROBLEMAS PROPUESTOS, 79
 - Ejercicios resueltos (continuación), 82

V.- CERCHAS O VIGAS TRIANGULADAS PAG.91

- 5.1 : Definición, 91
- 5.2 : Condiciones, 91
- 5.3 : Nominación, 92
- 5.4 : Criterio de signos, 92
- 5.5 : Disposición de las barras de una cercha, 93.
- 5.6 : Determinación del grado estático
 - A.- Método de nudos, 95
 - B.- Método por secciones, 111
- 5.7 : Armaduras conectadas, 114
 - PROBLEMAS PROPUESTOS

VI.- BASTIDORES Y MARCOS PLANOS

PAG.121-

arr.

- 6.1 : Definición, 121
- 6.2 : Análisis de la estructura completa, 121
- 6.3 : Análisis de los elementos, 122 ···
- 6.4 : Miembros de dos fuerzas, 123
- 6.5 : Cargas aplicadas en los nudos, 123

PROBLEMAS PROPUESTOS, 141

VII.- CENTROS DE GRAVEDAD

PAG.144

- 7.1 : Generalidades, 144
- 7.2 : Centros de gravedad de áreas regulares y

simétricas, 144

- 7.2.1: Momentos de primer orden, 144
- 7.3 : Centros de gravedad de un sistema de particulas.

145

7.4 : Centros de gravedad de un área con densidad

uniforme, 146

PROBLEMAS RESUELTOS, 147

PROBLEMIAS PROPUESTOS, 156

7.5 : Centros de gravedad de líneas, 159

A,- Linea continua y homogénea

- 7.5.1: Generalidades, 159
- 7.5.2. Eje de simetria, 159

B.- Linea con densidad varible, 165

7.5.3: Centro de masa, 165

VIII.- CENTROS DE GRAVEDAD DE LOS ELEMENTOS COMPUESTOS PAG.168

8.1 : Generalidades, 168
PROBLEMAS RESUELTOS, 170
PROBLREMAS PROPUESTOS, 174

IX.- SUPERFICIES Y VOLÚMENES DE REVOLUCION PAG.178

9.1 : Generalidades, 178

9.2 : Teorema de Pappus - Guldinos, 178

9.3 : Primer Teorema, 178

9.4 : Segundo teorema, 179

PROBLEMAS RESUELTOS, 180
PROBLEMAS PROPUESTOS, 183

X- CENTRO DE GRAVEDAD DE VOLÚMENES PAG.186

10.1 : Definición, 186
PROBLEMAS RESUELTOS, 188

PROBLREMAS PROPUESTOS, 194

XI.- MOMENTOS DE INERCIA

PAG.197

11.1: Generalidades, 197

11.2 : Definición, 197

11.3 : Producto de inercia, 199

11.4: Teorema de Steiner, 199

11.5 : Radio de giro, 200

INTRODUCCION

DEFINICIONES?

AL ANALISIS ESTRUCTURA Zona Facultad de Tecnología

1.1 MECANICA - Se define como lo roma de las esercias fruiras que estudia el estado fraisses esta coma se girido so:

(a) - Macánica da cuerpos rigidas b) - Macánica da cuerpos daformables e) - Macánica da fluidos

En está materia sólomente se estudiará la mecánica da avez pos rigidos ya que esta constituye la bore apropiada para el diseño y oná-lisis de todo tipo de estructuras de la ingenieria, además la meránica deeverpos rigidos ae divide en dos:

> Mecanica del (a): =STATICA Cuerpo rígido) 6) = DINAMICA

La <u>estática</u> estudia el equilibrio de los cuerpos, esto es, aquellos que se encuentran en repaso, o en movimiento con velocidad konstante. Mientros que la <u>dinámica</u> estudia el movimiento acelerado de los everpos.

Cuerpo rigido.



Antes de empezor nuestro estudio de la merónica 1.2 CONCEPTOS FUNDAMENTALES= del cuerpo rígido, es importante concer el significado de ciertos acceptos importantes.

1.3 CANTIDADES BASICAS: las cuatro contidades siquientes se utilizan en la meca nica del cuerpo rigido.

A): Longitud: == nesesaria para ubicar la posición de un puntion de un puntion de un sustema fija y física. Una vez que se define una unidad -

CARRERA DE ING. CIVIL

Pag.

de longitud estandor, puede definirse cuantitativaments distanciar y propieda des geométricos de una figura, cuerpo, etc. Como múltiplos de esta.

=jemplo:-

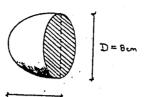
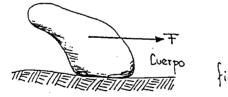


fig 1.1

- B): Tiempo. El tiempo se concibe como una suceción de eventos ounque los principios de la estálica son independientes del tiempo, esta cantidad definitivamente juega un papel impaitante en la dinámica
- c): Masa: La mosa es una propiedad de la materia por la cual podemos comparar la acción de un cuerpo con la de otra esta propiedad se manificata como una atracción gravitacional entre dos everpos.
- D): Tuerza: In general, la fuerza er considerada como un otro. "Joloñ" ejercida por un everpo sobre-

=Jemplo =



1.4 IDEALIZACIONES: Los modelos o idealizaciones se utilizan en maránica con la finali dad de simplificar la aplicación de la teoría. Se definitrá algúnas de las idealizaciones más importantes. O tros modelos que se naceciten serán estudiados en su apartunidad.

A). Particula: Una particula posee masa pero de tamaño poco significativo. Por ejemplo, el tamaño de la tierra es insignificante comporado con el tamaño del Universo. (Por lo TANTO SE CONVIETTE EN PARTICUA). Nondo
un cuerpo se idealiza como particula, en les principios de la maránica se significan de manera importante debida

u que la geometria del cuerpo no se considera para el análisis del problema.

B): <u>Cuerpo rígido</u>: Un everpo rígido puede ser considera da como un conjunto formado por un grannúmero de particulas que permaneren sepandas entre si poruna distancia fija antes y despues de aplicar lo carga.

C): Fuerzo Concentrada: la fuerzo concentrada representa el efecto de una carga la cual se supone que actua en alquín punto de un cuerpo.

1.5 LAS TRES LEYES DE NEWTON = El tema de la mezánica del cuerpo rigido se encuentro basado en las tree labres del movimiento de Newton los cuales pueden definires brevemente en la siguiente foc

PRIMERA LEY - Una porticula que originalmente se encuentra en reposo, a movientase en línea recta con una ve-badod constante, permanecerá en este estado siempre y evondo una fuerza - estraña" no actua dobre esta.

SEGUNDA LEY: Una partícula sobre la mál actua una fuerzaextraña "Frexperimenta una acederación a" que posesé la misma dirección que la fuerza y una magnitud que as directamenteproporcional a la fuerza. Esta ley se expresa matemáticamento, como:

+ = m·a

TERCERA LET - las frenzar de occión y reacción entre dos partículas son iquales en intensidad, apres
tos en sentida y son colineales.

1.6 PESO: Cualquier par de partículas o euerpos tienen una fuezza de atracción mutua actuando entre ellas. En el caso de una partícula ubicada - en o cerca de la superficie de la tierra. la unia fuezza gravutacional que posee una magnitud medible es aquella entre la tierra y la partícula. En - consecuencia está es la única fuezza llamada "peso" que serca depeto de extudio en la meránica.

Por la tanta pademos expresorla como:

Dondp:
$$W = m \cdot q$$

$$M = Pesc$$

$$m = masc$$

$$q = 9,80665 m/s^2$$

ANÁLISIS ESTRUCTURAL I CIV- 24 1.7 UNIDADES DE MEDICION: los evatos contidades basecos longitud, tiempo, ma on y fuerza no son independientes una de la otra estos se encuentran relocionades por medio de la segunda ley de Newton. I=m.a. Il aistemo internacional de unidades, denominado S.I. del frances " Systeme International d' unites " es una version moderna del sistema métrico que ha recibido reconocimiento internacional en este sistema se toma. Longitud metro tiempo Segundo Kilogramo masa Fuerza Newton la fuerza derivada de las tres unidades bose se llama "N"

Il punto estandar para la medición de (9) es el nivel del - y a una latitud de 450 (punto standar). Por lo tanto en este -9= 9,80665 m/2

> Bi:m = 1Kg. ⇒ 1,0 * 9,80665 = 9,80665 [N]

[N] 19, P = W

Intre otras unidades se tiene el sistema ingles:

an esta sistema.

pies Segundo (:) libras (16)

Lounidad demosa se deriva de F=m·c, lizmada "slug" pora este valor 9= 32,179 ft/sz.

> Si oplicamos $W = m \cdot q \implies rm = \frac{W}{q}$ 11 S.SE =W 12

> > $m = \frac{32.2}{32.2} = 1.5 lug.$

Nota: también existen ctras cono el M.K.S. Cgs. Sistema técnico

FUERZAS:

1.8 INTRODUCCION: = n el posado los inquieros diseñaran catapultas para longar piedras, murallas para resistir: en la advalidad dentro
de la rama de la inquenieria civil se diseñan dispositivos para ejercer y controlar fuerzas de estas diseñas se tienen los alindras hidravlicos, motores de reacción para ejercer fuerzas, martillos neumáticos para incar
pilates, además se diseñan ciertas estructuras para resistirlas, etc.

El primer paso para entender como trabajar con fuerzos será aprender o determinar estas fuerzas que actuan sabre cuerzas en equilibrio.

En apitulas posteriores se representará medianis rectores y - usar la suma uectorial. en el presents acápite se analizará con mejor detalle las fuerzas y se presentará dos de las conceptos más impor - tantes de la meránica - el aquilibrio y el diagrama de cuerpo libre para identificar las fuerzas que actuan sobre los cuerpos libres, y, se usará el aquilibrio para determinar fuerzas desconocidas.

El concepto de fuerza debe constituirse de uso familiar en el desarrollo de los tecnas posteriores, como se evidencia con polebros de usodiario como (Empujor, jalar, elevar, etc.) en la ingenieria se tratan muchos tipos de fuerza con un gran intervalo de magnitudes, por lo q'
es nasescrio familiarizarse con los términos básicos usacios especialmen
te en estructuras.

1.9 FUERZAS EXTERNAS E INTERNAS. Se diex que un cuerpo esta sometido a uña "FUERZA EXTERNA" el está es ejercida por

un averpo diferente. Cuando una parte cualquiera de un cuerzo esto cometido a una fuerza por otro parte del mismo overpo, esto sometido a una fuerza INTERNA" así por ejemplo. Suponga que el cuerpo es usted ruando esta de pie, el piso es otro cuerpo que o frece cierto resistencia igual al peso supo.

1.10 UNIDADES DE FUERZA - los unidades anal sistema S-I. es al newton (N)

IN equivals a I Kg-m/sz

también es frecuente usar los múltiples como el Kilo Newton, Mega Newton, etc (KN, MN) además, es frecuente usar otros siste mas de unidades.

Sistema Ingles - Libra

1 libra = 4,498 Newtons

Bistema técnico - Kg. Fuerza

PELECIPANECANICA
(NEC ANICA
(LALATINELA

13.1

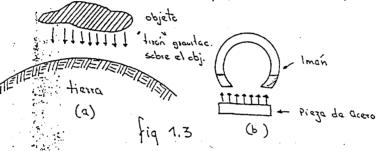
1.11 DEFINICION: Una fuerza se define como un efecto de un everpo física

sobre otro cuerpo. Para examinar este concepto es nacesario definit primero el eignificado del término "Cuerpo Físico"

Un cuerpo físico es un cuerpo que esta compuesto de mate ria y que tiene un volumen queno es cero, estas a su vez preden = ser rigidas y deformables, los mismos se consideran más adelante.

a partir de la fuerza definida puede concluirse que "un sistema debe antener por lo menos dos everpos si va a producirso una fu-. D813

Los fuerzos pueden dividiase con amplitud en des clases, llamadas juerzas de cuerpo y juerzas de Superficie.



Asi per ejemple en la figura (a), se tiene la atracción unirersal (Gravitocional), que son atraidas per la tierra a un objete llamade paso propie, mientras que la figura (b) debido a las fuerzas magnéticas de un iman es atraida un objeto de acero.

transformación de unidades de un sistema a otro. 王1cmplos-

1.1: Convertir la cantidad de 400 lbs. a las unidades a propiadas del sistema S.I.

Solución - Segun tablas 116 = 4,4982 [N]

Calcula la expression y represents con el prefijó apropiado en el sistema S.I. 7,2

$$= 400.10^{\zeta} \text{ M} \cdot 10^{3} \text{M} \cdot 10^{3} \text{M}$$

$$= 400.10^{\zeta} \text{ M} \cdot 10^{3} \text{M} \cdot 10^{3} \text{M}$$

					•
PRO	BL	EMAS	PROP	JESTOS	:

1,1 - ¿ Cual es el preo en Mempors de un objeto q' pesse una masa de:

b) 0,04 gr

1,2- la madera tiena una densidad de 4,70 slugs/pie3 écuál es su densidad expresada en unidades SI7

1.3= Representa cada una de las arquientes combinaciones de - unidades en forma correcta, utilizando el prefijo apropiado del

a) m/m.s; b) M.Km; c) Kg/mg; d) Km.yN

1.4- Si un hombre pesa 155 lb en la tierra exprese:

a) Su masa en slugs b) Su mosa en Kg

e) su Peso en N

Siel hombre estuviera en la luna en donde :

Im = 5,30 Pies/2, determine su peso en

e) 760 mg

libras y su masa en Kgs.

1.5) Determine la mosa en Kg. de un objeto que tiene un peso de:

- a) 20 mN
- b) 150 KN

c) GOMN

CARRERA DE ING. CIVI

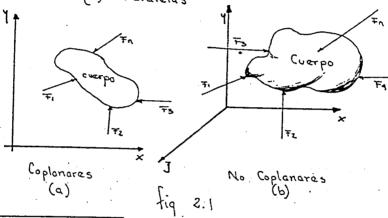
Expresar cada una utilizando el prefijo apropiado.

ECIOS ECONOMICOS tegimiento Campos Nº 189 Zona Fecultad de Tecnologia

DÉ FUERZAS :

Dentro de un sistema general de fuerzas que actuan pobre un cuerpo-

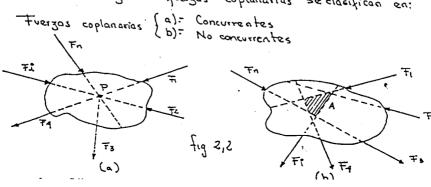
·sistema de (a) - Coplanares b): No Coplanares c)- Paralelas



2.1 FUERZAS COPLANARES = Se denominon sistema de Fuerzas Coplanares a aquel conjunto (sistema) de fueros que actuan en el plane Ix.y, estas preden ser descemprestas en sui componentes Tx y Fy (fig zil a) respectivemente

22 FUERZAS NO COPLANARES - Se denomina sistema de Fuerzas No coplanares = al conjunto de fuerzas que octuan en el espacio (tridimensional) astas preden ser descomprestas en las componentes ---Fx, Fy y Fy respectivemente (fig 2,1 b)

a su nos las fuorzas coplanarias se claeifican eu:

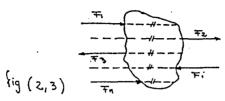


De denominan Fuerzas concurrentes explanarias a todo sistema, eugas lineas de acción se cortan en un punto (punto P fig 2,8 a).

Mientras que, se denominan fuerzas No concurrentes coplonarias al sistema cuyas líneas de acción no se cortan en un ponto, sino, en un Aira determinade (fig 3,26 area A).

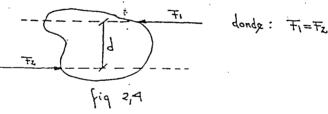
2.3 FUERZAS COPLANARIAS PARALELAS: Como caso particular de las fuernas concurrentes tenemos los

fuerzas paralelas cuyas rectas de acción se cortan en el infinito.

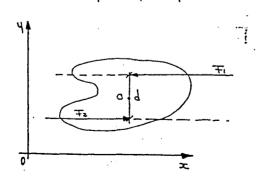


Sistema de frazas coplonarios en paralelo (No se intersectan)

24 SISTEMA PAR- | Es un caso particular de un eistema de fuerzas coneu rrentes paralelas, con la característica de que esta conformado por un par" de fuerzas de sentido contrario e igual magnitud, separadas por una distancia "d"



Porotro lado segun la fuerza par se tienz



Haciento (suma) de momentos en O (punto medio de d) se tiene:

Convenio de signos +)

Mo = - F1 . d - F2 & = - d (F1 + F2)

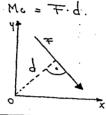
pero Fi=Fz=F

Condición del PAQ" se tiene:

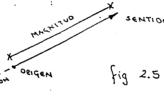
$$M_0 = -\frac{d}{2}(z \mp)$$

Mo = - F.d

lo que nos dice "El momento producido, poruna fuerza F con respecto aun punto (6) que no pertenoca a su recta de acción, es igual al producto de dicha fuerza por su distancia"



2PARTES DE UNA FUERZA -Una fuerza en general está identificada mediante las siguientes nominaciones:

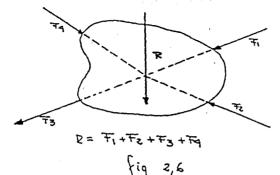


- o) <u>Recta de arción</u> Eo la recta imaginaria, a traves de la cual puede deslizarse la Fuerza.
- b) Origen Es el punto de acción, punto en la eval actua
- c) <u>Sentido</u> Indica la dirección de la fuerza.
- d) Magnitud = Es la cantidad (tamaño) del vector fuerza que actua sobre algun cuerpo

2.6 RESULTANTE DE UN SISTEMA DE FUERZAS - la resultante de un sistema de-

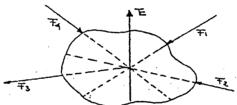
fuerzos es la única fuerzo R que

reempleza a todo un sistema.



27 EQUILIBRANTE DE UN SISTEMA DE FUERZAS

Is ofra fuerza I can sentido contrario a la resultante I de i qual magnitud, actua sobre la misma recta de acción que la resultante.



Para ancontrar la resultante de un sistema de fuerzas existen varios métodos

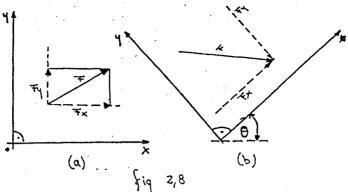
Método Grófico } Paralelogramo de fuerzos

Medianta desamposición de fuerzas bojo un sistema de ejes cartesianos Métoda Analítico

2.8 DESCOMPOSICION DE FUERZAS - Muy a menudo en la estática (mexánica)es nesesorio descomponer en 2 direcciones dodas.

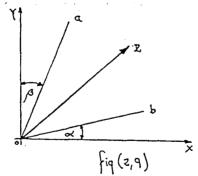
10) Descomposición en sus mordenados rectan gulares-

Camo en una estructura plana la línea de acción de todas las fuerzas estan en un plano, coda una de estas Fuer-30s es posible descemponer en dos direcciones rectanquiares Fr y Fy Con respecto a los ejes cortesianos e inclusiva puede tomar cualquier dirección.



Donde Tx y Fr. Se llaman componentes rectangulares o cartesianos - además us conveniente degir los ejes cartesianos, una horizontal y atra vertical de tal manera que forme anquio recto en el origen.

- 2.) <u>Descamposicion en dos dimensiones</u> dodos. En algunosocasiones es nesesacio descomponer no en sus compo
 - ocosiones es nesesacio descomponer no en sus compo nentes rectanquiares, sino en bose o atra dirección dada.

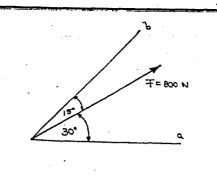


Por ejemplo se desea descomponer la fueiza R en 2 direcciones a" y "b"

Ejemplo Numérico -

2,1- Determine las dos componentes de la fuerza Fa la larga de las.
líneas Oa y Ob, tales que F=Fa+Fb

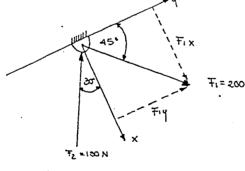
Por el método Analítico.

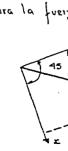


$$\theta = 180^{\circ} - 45^{\circ} = 135^{\circ}$$

$$\frac{5en\theta}{800} = \frac{5en 30^{\circ}}{7b}$$

$$\frac{5en \theta}{800 \cdot 5en 30^{\circ}} = \frac{565, 69[N]}{1565}$$





Sen
$$95 = \frac{71x}{200} \Rightarrow$$

=> Fix = 200. Sen 45

Cos 45 =
$$\frac{F_{14}}{200}$$
 \Rightarrow $F_{14} = 200 \cos 45^{\circ}$

$$F_{14} = 141,42 \text{ N}$$
Para la fuerza $F_{2} = 150 \text{ N}$; se tiene

Sen 30° = $\frac{F_{20}}{150}$

Sen 300 = Fzy = Co 30° = Tex =

Haciendo Momentos con respecto al punto O (centro de coorde nadas [x,y] se tiene Convenio de Signos +x + + + M

Mo = Fy . a - Fx. b Mo = O.F. Send - b France = F (a send - b con of)

tenemos

CARRERA DE ING. CIVIL

2do) Suponemos que la Fuerza (7) se desplosa hasta el punto A Cuya desamposición Fx y Fy se tiens.

ademos segun la figura:

$$c+q = \frac{b}{t_q \alpha} \implies C = \frac{b}{t_q \alpha} - q$$

$$M_0 = -T_q \cdot C = -T \cdot Sen \alpha \left(\frac{b}{t_q \alpha} - a\right)$$

$$M_0 = -T_q \cdot C = -T \cdot Sen \alpha \left(\frac{b}{t_q \alpha} - a\right)$$

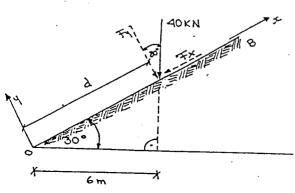
$$M_0 = -T_q \cdot C = -T \cdot Sen \alpha \left(\frac{b}{t_q \alpha} - a\right)$$

$$M_0 = -F \operatorname{Sen} \left(\frac{b \operatorname{cool}}{\operatorname{Sen} \left(-a \right)} \right)$$

$$\mp (a \operatorname{Sen} \alpha - b \operatorname{cood}) = de la ecuación (11)$$

 $\mp (a \operatorname{Sen} \alpha - b \operatorname{cood}) = de la ecuación (2)$

que es una identidad por lo tanto queda demostrado la desplozabilidad de una fuerza sobre su recta de



a) Se tomara un eja con referencia al plano indinado O-B

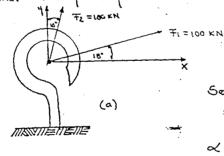
el anquio de 200 se repite, segun indica la figura por anquios de lados -

b) Para encontrar, al momento que producos lo Fuerza F con respecto al punto O, hoy 2 possibilidades

Siempre aplicando al concepto de Mo=F.d.

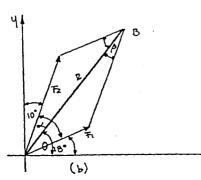
lo rual demuestra que los dos posibilidades nos llevara a un mismo resultado.

2,5- = 1 gancho de la figura, se encuentra sujeto a dos fuerzas + 1 y +2 - determinar la magnitud y dirección de la resultante.



Según lo regla del paralelogramo se tuene <=90-18-10=620

E anguloc internos de un cuadrilátero -



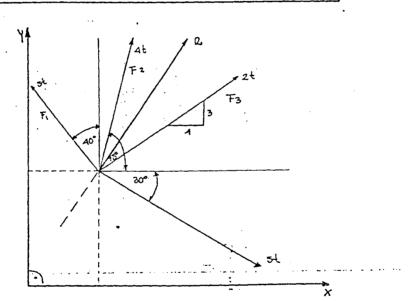
Binos fijamos la figura (b) anterior tenemos al trianquelo obsusanquelo OAB

Por la ley de los cosenos

$$E^2 = F_1^2 + F_2^2 - 2 \cdot F_1 \cdot F_2 \cdot Cos N$$
 Se liene
 $E = \sqrt{100^2 + 180^2 - 2 \cdot 100 \cdot 180 \cdot Cos 118}$

Il angulo (θ) se encuentra aplicando la ley de los senos

2.9 RESULTANTE DE FUERZAS COPLANARIAS CONCURRENTES



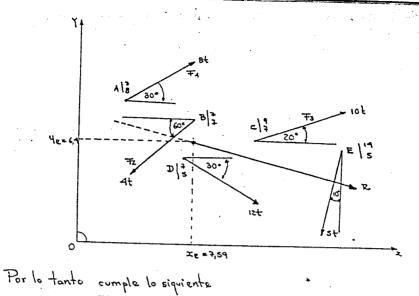
la intersección de las rectas de acción se cortan en un punto P(3,4); el criterio fundamental para encontrar la resultante (R) es descomponer en - sus componentes Fix, Fly de codo uno de los fuerzos

2.10 CONVENIO DE SIGNOS: De acverdo a la conveniencia se adoptara el signiente convenio de signos.

Por la tanto deacomponiendo coda una de las fuerzas Fi en sus componentes Fix; Fly se tiene: Pora FAX Para FAY FAX = -5.500 40° = -3,214 FAY = 5. Cos 40° = 3,830 F2x = 4. Cos 75' = 1,035 Fzy = 4. Sen 75° = 3,864 Ŧ3x = 2 · 4/5 Ŧ37 = 2·3/5 1,600 = 1,200 ∓4x = 5. Co\$30° = 4,330 Fay = -5.5en 30° = -2,500 Σ Fix 3,751 EF14 6,399 Si tenemos q'. Intonces: E2 = (EFIX) + (EFIY)2 R = 1 (E Fix)2+ (E Fiy)2 P= V(3,751)2+(6,394)2 = 7,413 + Magnitud: R=7,413t. Angulo (0) q' forma con la horizontal $t_q(0) = \frac{\xi F_{1Y}}{\xi F_{1X}} = \frac{6,394}{3+51} = 1,7046$ 0 = 59,59° Punto de aplicación - Como os trata de fuergas concurrentes la resultantecación (Por lo tanto pasa por el punto P) del gráfico 2.11. RESULTANTE DE FUERZAS COPLANARIAS NO CONCURRENTES. el siguientes aistema de fuerzas Fi q' son coplanarios pero no concurrentes Intonces se tiene. En la figura siquiente se tienen varias fuerzas Fr, Fz, Fs, ---Fa... Fix, cada uno de estas fuerzas tienen su componente fix, Fex Fax.... Fax... Fix además Fig, Fey, Fey... Fay.... Fay.... Fay..... Fax Fax Fix ademas

CARRERA DE ING. CIVI

Pág. 19



R2 = (EFIX)2 + (EFI4)2

Talta por calculor el punto de aplicación o sea, el centro dorde actua lo resultan te:

Por lo tanto:

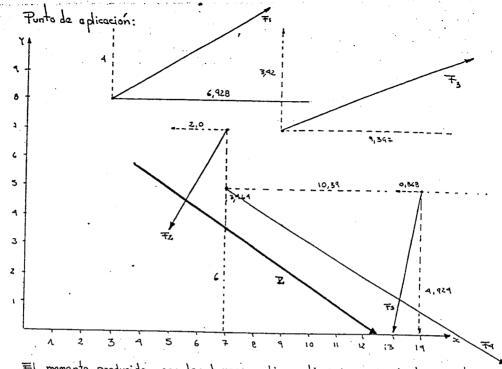
Para Tix

Para Tix

Tix = 8 Cos 300 = 6,928 Fir = 85en 30° 4,000 Tix = -9 Cos 600 = - z,000 Tzr = -45en60° - 3,464 = "05 20" = xEF 9,397 = 75F 10 Sen 20" = 3,420 Tax = 12 Cos 30° = 10,392 Far = -12 Sen 30° = -6,000 75x=-5 sen 100 = -0, 868 757= -565 10° = -9,929 Z Fix = 23, 899 ZŦi4 -6,968 Ez= (53,849)2+(-6,968)2

 $R = \sqrt{617,328} = 24,84 +$ Dirección (Recta de acción) $O = Arctq \left(\frac{-6,968}{23,849} \right)$

ZFix



= momento producido por las fuerzas activas tiena q'sar igual al momento - producido por la resultante

$$X * \mathbb{Z}$$
 San $16,3^{\circ} = \underbrace{-4.3}_{-12} + \underbrace{6,928.8}_{55,429} - \underbrace{2.7}_{19} + \underbrace{3,469.7}_{29,292} - \underbrace{3.42.9}_{-39,18} + \underbrace{0,397.7}_{19,96} + \underbrace{10,392.5}_{19,96} + \underbrace{65,793}_{-439} + \underbrace{0,936.5}_{-439} + \underbrace{4,924.14}_{68,936} = \underbrace{-439}_{68,936}$

$$5i: R=29.89 \Rightarrow X = \frac{297,227}{6,9718} = 35,46 [u] \Rightarrow X = 35,96 (u)$$

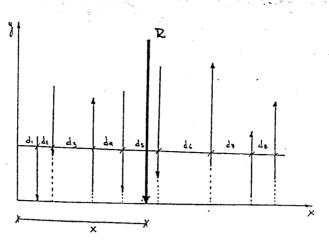
2.12. RESULTANTE DE FUERZAS PARALELAS - No es sino un caso partico-

lar de las fuerzas coplancirias no concurrentes. Es similar al casa de la fuerzas concurrentes la única situación es que se cortan en el infinito.

tenemos:

CARRERA DE ING. CIVIL

. Pág. 21



V= EFig Donde d'ángulo es igual a:

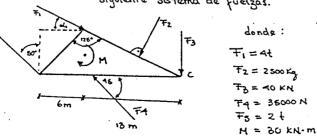
$$t_{q}\theta = \frac{\sum F_{iq}}{\sum F_{ix}} = \frac{\sum F_{iq}}{0} = \infty$$

B=90° → Siempre!

Punto de aplicación: Para encontrar el punto de aplicación se debe -tomar en cuanta lo siquente:

"El momento producido por la fueza recultante (P) debe serigual al momento producido por los fuezas externos.

= jamplo 2,6 - Ubicar la Resultante, en magnitud, dirección, seritido del siguiente sistema de fueizas.



×1 = 200

CARRERA DE ING. CIVIL

Pág. 22

In al trianquile se debe calcular H

(g) 1

$$\frac{1}{4} \Rightarrow H = \frac{C}{4}$$

$$\frac{13}{4} \Rightarrow H = \frac{13}{4}$$

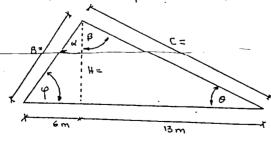
$$\frac{13}{4} \Rightarrow H = \frac{13}{4}$$

$$\frac{13}{4} \Rightarrow H = \frac{13}{4}$$

ademas x+ B=125 (2)

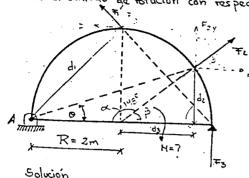
de (1) y(z) se tiene la solveión en ay B

Resolviendo y haciendo operaciones se obtiene:



Sity B =-x

±Jemplo 2,8 Sobre la placa semicircular, de pero despreciable, actuan tres fuerzas, Haller la resultante del sistema de fuerzas, ade mas el sentido de notación con respecto al punto. A.



Calculor auxiliares

$$d_1 = \sqrt{z^2 + z^2} = \sqrt{8} = 2.83$$

6=180-143=370

E = 60,091

Sentido de Rotación:

Z = 29,952

antihorario

$$Z_{qxx} = F_1 \cdot d_1 - F_{2q} \times (z_1 d_2) + F_{2x} \cdot (d_2) - (F_3) \cdot q$$

$$x = \frac{-180.15}{61,120} = -2.68$$
A la i3quierde de A

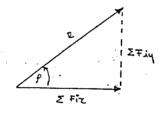
$$F_1 = \sqrt{2}P$$

 $F_2 = 5P$ donde
 $F_3 = 2P$ $P = 10KN$
 $P = 18,50$

$$\mp_1 = \sqrt{2} \cdot 10 = 14,142$$
 $\mp_2 = 56$
 $\mp_3 = 20$

$$4z = 25en 37 = 1,209$$

 $4z = 25en 37 = 1,597$



$$\frac{1}{9}p = \frac{60.091}{29,952} =$$

Por el zigno la placa gira en zentido

Problemas Propuestos-

- Determinar la magnitud de la fuerza recultante Fe= Fi+Fz y sudirection medida en sentido opres to aldelas manecillas del reloj cor respecto al eje positivo de las "x"

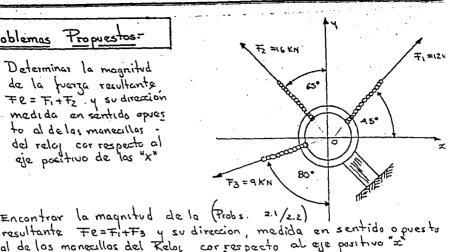
 - (2,2) Encontrar la magnitud de la (Probs. 2.1/2.2) al de los monecullos del Keloj correspecto al eje positivo "x" Determinar la magnitud de la resultante Fe=Fi+Fz
 - Determinar la magnitud de la fuerza resultants R=F1-Fz y su dirección medida desde "X" en sentido de los mane cillas del redoj

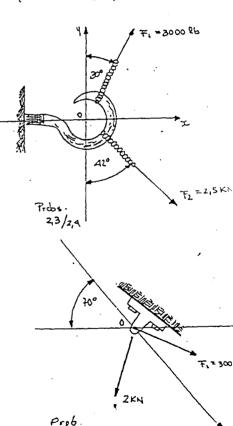
su dirección, medida des de "x" en sentido opuesto al de las manecillas del Reloj

- Determinar la magnitud de la resultante P=Fi+TZ y sudirece ción medida en el sentidode las manecillas del reloj con respecto a ""
- en sus componentes "un q'v' Determinar la magnitud de dichas componantas.

Descemponer la fuerza Fi

Descempenax la fuerza Fz en sus componentes que actuan a la largo dosus ogas "" y" determinar la magnitud de dichas componentes.



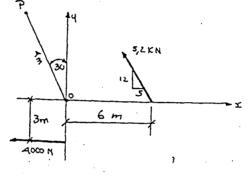


2,5,26,2,7

Determinar la fuerza más pequeña F que debe aplicarse a lo largo de la cuerda (B-C), con la finalidad de Provocar la rotura de la barra curvada en A, Para esto requiere que se produsca un momento (Me) de 80 lb.pie.

2,14) Determinar la magnitud y dirección del momento Resultante de los fuezas con respecto al pinto "O"

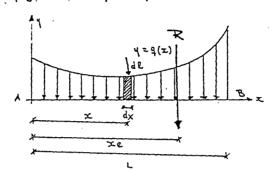
(15) Determinar la magnitud y el sentido del momento resultant con respecto al punto P.



() A

2.13: FUERZAS DE INTENSIDAD VARIABLE - = = n la mayoria de los casos apli-

presentan en fuezzas de intensidad variable, tales como pero propio, presión de un líquido, empuje de tierras, etc por lo tanto.



Si se toma un elemento diferencial dx, entonces se tiene.

$$\begin{cases}
A = \int dA \implies R = \int_{0}^{R} dA
\end{cases}$$

Significa q' la resultante (P) de los fuerzos paralelos dR ezigual ala suma de todos los fuerzos de paralelos.

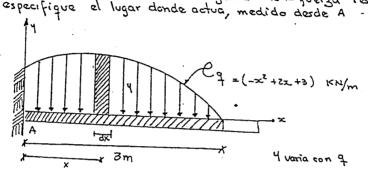
2.14. UBICACION DE LA FUERZA RESULTANTE - la linea de acción de la resultan te se prede encontrar, equalando los momentos de la fuerza resultante y la distribución de las fuerzas con respecto al punta (G) del sistema de coordenadas.

Por lo tanto $x_e \cdot e = \int_0^L x \cdot q(x) dx$ pero q(x) dx = dA $q = \int_0^L q dx = \int_0^L x dA$ adamás $\overline{x}_1 = x_e$ $\overline{x} = \frac{\int_0^L x dA}{\int_0^L dA}$ obicación de la fuerza

Resultante.

Esta ecuación representa la coordenada "x" paro el centro quamétrico ó centroide del área localizada pajo el diagrama de carga distribuida 9(x). Por lo tanto lo fuerza resultante tiene una línea de acción que pasa a travez del centroide (centro geométrico) del área definida por el diagramade carga distribuida 9(x). Segun fig.

Ejemplo 2,13 La carga distribuida actua sobre la Viga determinar la magnitud de la fuerza resultante y - especifique el lugar donde actua, medido desde A



$$de = dA = 4dx$$

$$\int de = \int 4dx = e = \int_{0}^{3} (-x^{2} + 2x + 3) dx$$

$$P = \left[-\frac{x^3}{3} + x^2 + 3x \right]_0^3 = \left[-\chi + \chi + q \right]$$

Ubicación:
$$\overline{x} = \frac{\int x dA}{\int dA} = \frac{\int_0^3 x \left(-x^2 + 2x + 3\right) dx}{\int_0^3 \left(-x^2 + 2x + 3\right) dx}$$

Pero:
$$\int_0^3 (-x^2 + 2x + 3) dx = 9KN$$

 $2 \cdot \bar{x} = \int_0^3 (-x^3 + 2x^2 + 3x + 3) dx = 9KN$

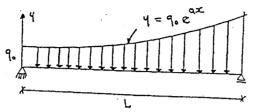
$$2.\bar{x} = \int_{0}^{3} (-x^{3} + 2x^{2} + 3x) dx \implies 2.\bar{x} = \left[-\frac{x^{4}}{4} + \frac{2x^{3}}{3} + \frac{3x^{7}}{2} \right]_{0}^{3} =$$

$$2.\bar{x} = -\frac{3^{4}}{4} + \frac{2\cdot3^{3}}{3} + \frac{3\cdot3^{7}}{3}$$

$$2\sqrt{x} = -\frac{61}{4} + \frac{54}{3} + \frac{27}{2} = 1.25 \text{ [m]} \text{ //} \Rightarrow x = 1.25 \text{ [m]}$$

Problemas Propuestos -

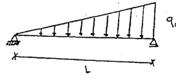
1) Determinar la fuerza resultante de la carga distribulda y su obicación desde el punto A.



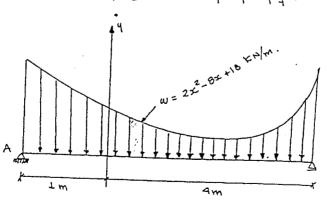
Rasp.

$$\delta = \frac{d^{\bullet}}{d} \left(c_{\alpha \cdot \Gamma} - 1 \right) \qquad \stackrel{\sim}{=} \qquad \frac{d \left(c_{\alpha \cdot \Gamma} - C_{\alpha \cdot \Gamma} - 1 \right)}{d \left(c_{\alpha \cdot \Gamma} - C_{\alpha \cdot \Gamma} - 1 \right)}$$

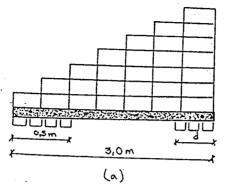
(2) Por integracion encontrar la resultante y la ubicoción del· sistemo triangular de la figuro

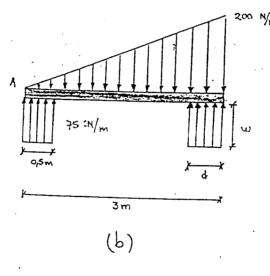


(3-) la carga distribuida actua sobre la flecha como se muestra. Determinar la magnitud de la fuerza resultante y expecifique su voiccuión deide



(4:) los ladrillos sobre la viga y los apagos en la parte inferior, craen la distribución de la carga vista de la figla), determinar la intensidad u que se requiere y la dimensión "d" del apago edecuado para que la fuerza Escultante, con respecto al punto A del sistema sea igual a cero





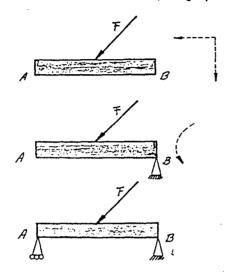
CARRERA DE ING. CIVIL

__ Pág. 31

2,15 ELEMENTOS DE SUJECION DE UNA ESTRUCTURA -

Apoyos - La mayoria de las estructuras para tener estabilidad deben estar austentados por elementos llamados "Apoyos"

Para tal efecto consideremos por ejemplo:



El elemento AB tiende a desplosor ce hacia la izquierdu, además de bajarse.

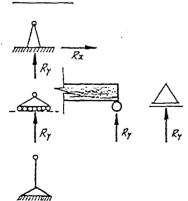
Tiende a girar con respecto al pun to "B".

El elemento AB es ESTABLE, produciendo reacciones desconocidas en los Apoyos Ay B.

2,16 TIPOS DE APOYOS -

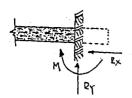
Para que una estructura permanesca estable, tenemos varios tipos de sujeción (apoyos).

TIPOS



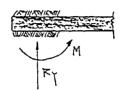
CARACTERISTICA PRINCIPAL

- * Apoyo fijo orticulado, acepta reacciones Rx y Ry siempre perpendicular y paralela al plano.
- * Apoyo movilarticulado acepta reocciones Ry , normales al plano de apoyo.
- * Apoyo de biela, pora movimientos pequeños se comporta como apoyo movil y para grandes espuerzos produe momentos de giro.



Apoyo empotrado produce tres tipos de recicionos

Rin Ry y M

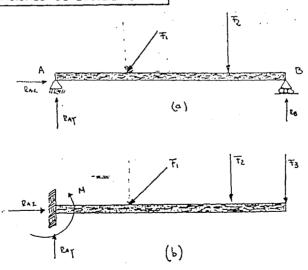


Apoyo Semiempotrado o sea opoyo de Voivan, Ocepta Ry y M.



Apoyo elástico, acepte reacciones Ryy M, para grandes esfuerzas puede existis Rx.

2.17. ECUACIONES DE EQUILIBRIO



Si se quiton los apoyos en la estructura (a) de lo figura, se tiene las fuerzas Ray y Rax por otro lado si se hace lo mismo en el aboro "B", se tiene la reacción (RB). Por lo tento, en la estructura actuara un sistema de fuerzas coplonarios constituida por las fuerzas q'actuar fuerzas activos y las reacciones desconocidas (fuerzas de reacción).

Un cuerpo que inicialmente está en reposo, y permonece en este estado cuanda actuan sobre el un sistema de fuerzas, se dice q'está: en un "Equilibrio = stático".

« Para q'exista tal estado es nescesario q'el efecto resultante combinado de fuerzas no sea ni una fuerza ni un par: en otro coso habrá tendencia al movimiento del cuerpo.».

Por lo tanto debe complir:

llamada ecuaciones fundamentales de equilibrio.

EQUILIBRIO DE UN SECONOMICOS CUERPO RIGIDO Regimiento Campos No 200 3 Zona Facultad de Tecnología

3.1. DEFINICION En esta porte se mostrora q' paro q' exista el equilibrio se requiere o su vez, de un equilibrio de Fuerzes", a fin de evitor que al cuerpo rigido experimente un movimiento de tralación con movimiento acelerado, y de un "Equilibrio de Momentos", para impedir que el cuerpo gire.

Muchos tipos de problemos en ingenieria involución cargas simétricas y preden sex resueltos proyectando sobre un plano único todos—los fuerzos q'octuan sobre el overpo.

3.2. CONDICIONES PARA EL EQUILIBRIO DE UN CUERPO RIGIDO: En el ecopi-

se estableció que una partícula se encuentra en equilibrio si esta perma mece en reposo o se mueve con velocidad constante.

Pora que esto suceda es "suficiente y neserario con q' la fuerza resultante q'actua sobre la particula sea igual a ceec"

O sea que la EFx=0; EFy=0; EM=0

bi en una de los ecuaciones EFx = 0, por ejemplo existe un inciemento ΔFx

EFX + OFX =0

Suponer que la AFX es una fuerza adicional que requiere para mantener el cuerpo en su catado de equilibrio; por lo tanto existra otro incremento DM conexpondiente a difho fuerza.

rasdo:

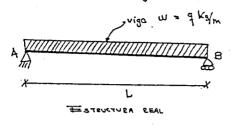
O=MA + MB

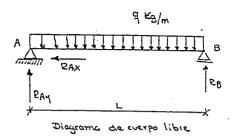
dondo AM es un incremento de momento debido a la fuerza AF. Pero debe existir equilibrio estático ude decir

EFx=0 OFx=0 o'también AM=0

3.3. DIAGRAMAS DE CUERPO LIBRE: la aplicación correcta de las ecuaciones de equilibrio requiere una específica ción completa de todos los fuerzas externos corrocidas y desconocidas.

q'advan sobre el cuerpo rigida (Estructura). la mejor manera de describir tales fuerzas es dibujarida en un diagrama de cuerpo, q' lo representa - aislado a "libre" Ej.

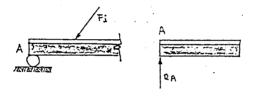




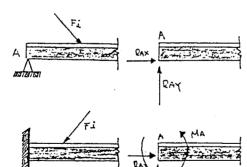
3.4. REACCIONES EN LOS APOYOS: Se retiran los apagos o sustentaciones en

una estrutura, consideremos primero los diferentes tipos de reacciones que ocurren en los apoyos o puntos - de suporte entre cuerpos sujetos à este sistemas de fuerzas copla nares. "Como una regla general, si un apoyo evita la troslación de-

nares. "Como una regla general, si un apoyo evita la troslación de - un cuerpo en una dirección dada, entonces se desarrolla una juerzasobre el everpo en esa dirección. De la misma forma, si se evita el giro, se ajerce un momento "PAE" sobre tal everpo.



* Puede trasladarsa harizantal mente pero ofrece resistencia en el sentido vertical; además gira en A



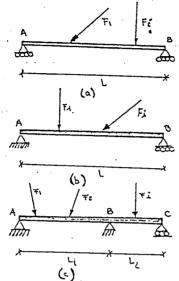
* No puede trasledarse harizontal ni verticalmente, pero puedegirar alredector de A

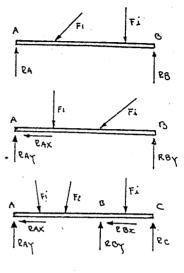
* No puede troslodarse haizontal ni verticalmente, el giro esta restringido.

<u>Nota</u>: los reacciones siempre son normales al plano de apoyo, o en su - caso poralelas al plano de apoyo.

3.5. CLASIFICACION DE ESTRUCTURAS

Sequin el grada estática : 13: se tiene las siquientes bor elembro estructuras.





Si aplicamos las ecuaciones fundamentales de la estática, o sea.

Be tiene 3 expaciones fundamentales, llamoremos por E=3 y las reacciones por R

Intences podema resumir que (N) = grado estático

$$N=0$$
] Hiperestication inestable $N=0$] Isostotico estable

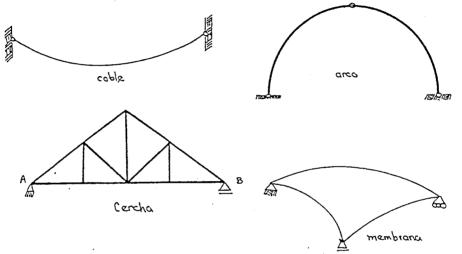
formos estructurales - la decisión más importante a tener por un ingeniero de estruturas referente a su projecto as la alerción de la forma estructural más conveniente para satisfacer las diversos necesidades y objetivos de un proyecto en partículas

la forma estructural más conveniente es la qui sotisfaça las nace sidades funcionales, económicas, sociológicas, estéticas y otros en mayor

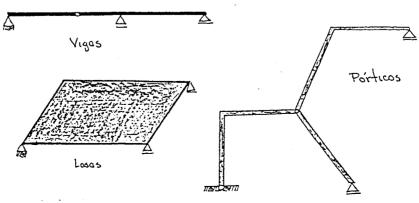
grado, y la que pueda construirse económicamente y fácilmente utilizando los - materiales y metados constructivos más apropiados.

Istos estructuras pueden clarificarse dentro de los grupos

o): formas con tensiones uniformes. Son aquellas en las que la tension es uniformes en - toda la profundidad del elemento, o en el espesar de un panel como por ajemplo; cobles, arcos, elementos de aercha, membranas, láminas, etc.

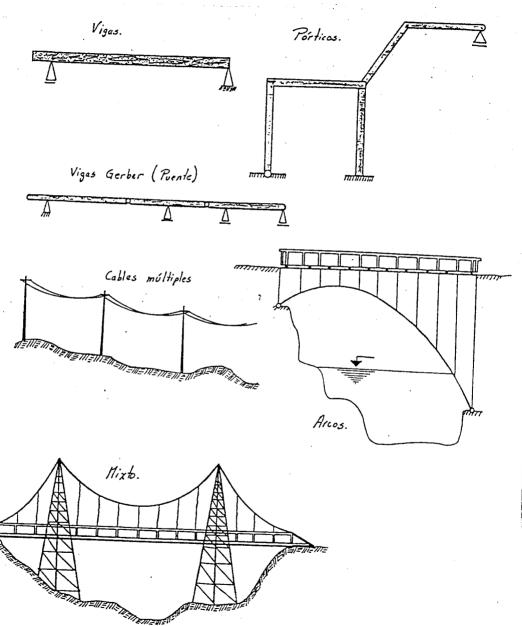


b): formos con tensiones variables: O su vez los estructuras pueden clasificarse según su eje estructural donde los tensiones son voriables con la profundidad o espesor normalmente desde una tensión máxima de tracción en unacara hosta una tensión máxima de compresión por ejemplo vigas pórticos rigidos, losas, placas, etc.



c) <u>Segun su geometria</u> - A su vez las estructuras pueden Clusi - ficarse segun su eje estructural en

rectilineas y curvilineas o' mixtas.

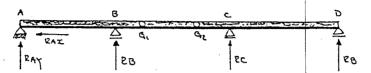


3.6. ECUACION DE CONDICION -

Muchos estructuras estan constituídas simplemente por un everpo rigido, P. ej: una cercha

un portico o una viga, inmovilizada en el espocio por un dierto número de - apoyos. Sin embargo, a veces puede estar formada por varios everpos ií-gidos parcialmente unidos entre si de algún modo, ejemplo.

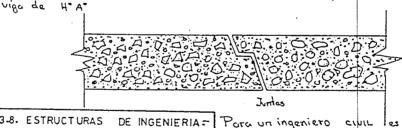
<u>Ejemplo</u>



Si teremos la viga A, B, C y D es una estructura hiperestética de - 2º grado, pera sin embargo sa puede crear dos articulaciones G, y G e llamadas (ecuaciones de construcción) ó ecuaciones de constición la única - finalidad es q'el o las momentas en esta articulación seon iguales a reroper la tanta si analizamos estáticamente la estructura se tiene:

Ecroción de condición N = 2i - E - Gi

3.7. FORMA PRACTICA DE CREAR UNA ARTICULACION- Una orticulación se crea fáculmente, P. ej. una -



3.8. ESTRUCTURAS DE INGENIERIA - Pora un ingeniero civil les muy importantes el proyacto de presentar (Aventes) Edificios, tóries y otras estructuros fijas, tales estructuras estan compues

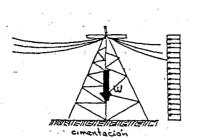
cadar.

Una estructura debe tambien mantener en equilibrio a las fuerzas de la grovedod, q' le estan a plicadas como correcuencia de su-peso propio.

Por Ejemplo, sobre una foire de alto teneión octuan - su paso propio, cargas de viento, rarga de hielo o nieve eplicados -

Pág. 40

directamente a la torre, ademas los pressas de tension de los cables. Por lotanto, debe disponerse y proyectoris los elementos de lo torre por que pre-



dan sopertar las rargos de equilibrio está tico y transferir asi sus efectos a la cime tación.

39. PROYECTO ESTRUCTURAL: Una estructura sa proyecta para que cumpla una mision determinada, pora la cuál debe tener la suficiente resistencia y rigidez, otro ospecto de gran importancia en el proyecto estructural son la expromisa y el buen especto.

Un proyecto completo debe contener las cinco faces signientes

10) Establecer el planteamiento general, para determinar los requisitas funcionales de la estructura 20) Considerar los diversos soluciones posibles qui sotisfogan estas requisitos.

30) Proyecto extructural preliminar de las diversas solucionas possibles.
40) Elección de la solución más satisfactoria, teniendo en cuenta

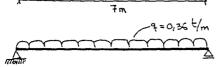
consideraciones económicas funcionales y estéticos. 50) Proyecto detallado de la solvación más saturfactoria.

. In los purtos arteriores estan entremezoladas las fores parciales. Primero deben determinarse, las cargas que actuan en la estructura, luego hay que analizar las tensiones máximas y finalmente dimensionar la estructura.

3.10. CARGAS: a) fijas - la carga fija, que actua sobre una estructura consta del pero propio de la estructura y de todos
las demás cárgas imméviles, constantes en magnitud y asignodas permanente

q5 e

merità por ejemplo una vigada hornigon Armado.



El peso propio de la Vigade Hª Aª Será:

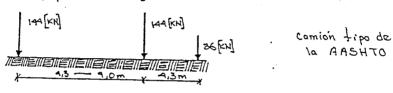
$$W = 1,05 \cdot 2,9$$

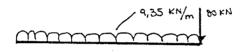
 $W = 2,52 t$

3.11. SOBRECARGAS: A diferencia de los cargos fijos, q' permaneren invariables

tanto en magnitud como en pasición, las sobrecargas vori an en su emplazamiento. A veces es conveniente closificar los sobrecargas en movibles y méviles; los corgas movibles son las q' pueden combiense de una possición a otra en una estructura, toles como el contenido de un edificio -- de almacen; generalmente se aplica grodualmente y sin impacto, mientros que los méviles son los q'se muevan por su propia energía, teles como un tren. Serie de camiones, estos se aplican generalmente en forma rapida, por lo - tonto ejercen un efecto de juerza llamado impacto.

a) Sobrecarga para puentes de carretera - la sobrecarga para - puentes de carretera consta del peso propio de los cargas máviles de los vehículos y peatones.





Carga equivalents

b) Sobracargos para edificios. Generalmente se consideran las sobrecargos para edificios como cargos uniformemente repartidos movibles Ejemplo.

- Habitaciones privadas, casas de vivienda 200 Kg/mi - Oficinas, escuelas, etc 250 Kg/mi - almacenes 1250 Kg/m²
- e) Impacto: la deformación de una estructura sometido ouna subrecarga es mayor cuando esta se aplica gradualmente q' la que se tendría una carga estática.

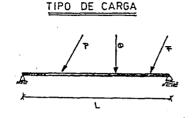
Pora puentes de carretera la AABHTO define.

$$I = \frac{50}{3,28 \cdot L + 125}$$
 Sin exceder a $L = [pres]$ 30%

$$I = \frac{15}{L + 38} < 0.3 \qquad L = [metrcs]$$

d) Cargas de nieve y hielo: Es muy importante considerar las cargas de nieve y hielo espacialmente en al proyecto de techos, la nieve se considera como una corga mouble En algunos lugares alcanzan de 300 a 450 Kg/m² e) Fuerzas de Viento: las cargas de vienta son par el proyecto de estructuras grandes, como edificios, torres de Rodio ticularmente importantes enfuentes de gran luz, edificios industriales, hangares, silas, etc. $q = \frac{\sqrt{2}}{\sqrt{6}}$ donde q = presion Kg/m2 Y = Velocidad q1 = 0,6.9 f) Empajer del terreno - a menudo derar cargas sabre muras de contensión, mura de edificias muras de - zótano, rellena en los estribos de puentes, debidas a empujes del terre no, la presión debida a este relleno origina una fuerzo do magnitud variable segun la altura de rrelleno; **Ejemplo** Planoinelinado Ai 8 = 900 1=0° Ø =01 so traduce $b = \frac{S}{1} \oint H_{S} \left[\frac{(1 + \lambda_{S}^{2} 2 \times u^{\infty})_{S}}{\cos \alpha} \right]_{S}$ la carga Pactua sobre 1/3 por encima de la base. g): Presiones hidrostáticas. las extructuras sometidas a presiones hidrostáticas tales como pre sas, tonques, depósitarde combustibles, etc, se pueden calcular fácilmente de amardo can los principios elementales de la hidraúlica, además las cargas hidrostáticas se consideraran como cargas movibles, por cuanto los esfuerzas críticos en la estructura seran cuando están CARRERA DE ING. CIVIL

3.12. RESUMEN DE CARGAS. Para finos de cargas a una estructura se presenta el siguiente recumen



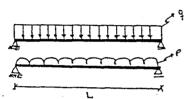
NOTACION

DESC. Y UNIDADES

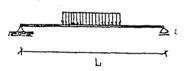
Se puede largas pundenctar por: son (Kg)

P,Q,F.

Cargas puntuales sus unidades son (Kg) [th] [KN] [N] [Lb]



Se pvede denotor por: larges uniformemente distribuidas
Ka/m, tn/m, Kh/m, N/m, lb/pie

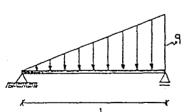


Se puede denotur por:

P, q, w, etc

largos uniformemente distribuidas en un tromo parcial.

Kg/m , tn/m --- etc.

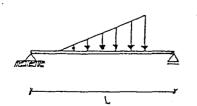


devotor bor ge brage

> la máxima ordenada

Cargas uniformemente variables

Kolm, tn/m, KN/m, etc.



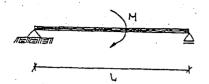
Se puede denotar por p, q & w en la máxima ordenada. lorgas uniformémente variables en un tramo parcial

K8/m , tn/m , atc

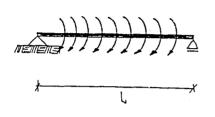
TIPO DE CARGA

NOTACION

DESC. Y UNIDADES

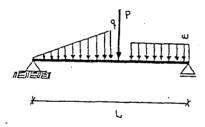


Se puede denotar per larga PAR único ó carga momento kg·m, tn·m; KN·m, etc.



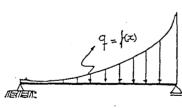
Sa puede danatar por Carga PAR uniformemente distribuida.

Kg.m/m tn.m/m KN.m/m



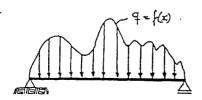
Su notación es combinada

largus combinadas susunidades segun las cargas.



Corgo variable segun f(x) susunidades

P, q, w en la orde. hoda máxima.

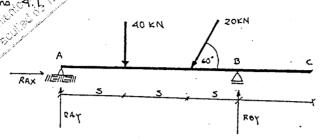


Su notoción

Cargas variables combisegun for susnadas unidades variables.

Calls Regimiento Campos № 189 Zona Facultad de Tecnología
primeros incágnitas TE presentan en una

4.1. CALCULO DE REACCIONES -Los estructura son las reacciones de apoyo.



El tramo AB se llomo viga entre 2 opoyos (AyB) y el tramo BC se llamavoladizo con apoyo en (A) Su resolución: Se basa en la aplicación de las 3 œvaciones fundamentales de la estática.

$$EMA = 0 \qquad 40.5 + 20 \text{ sen } 60^{\circ} \cdot 10 - 28 \cdot 15 = 0$$

$$EB = \frac{373,205}{15} = 24,88 \times N$$

$$RAY = \frac{486,603}{15}$$

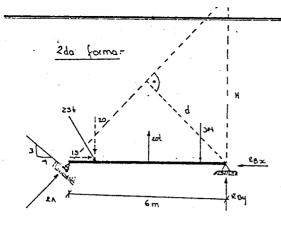
Para que exista estabilidad en la estructura, el equilibrio de fuerzas debe estar en equilibrio estático.

Vale decir

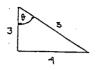
Comprobación:

CARRERA DE ING. CIVIL

(1) problema 4.2 30 t (%) Zm 6m In la extructura mostrada en la figura existen fuerzas extremas 25, 20 y 30 t, además de las fuerzas elecconocidas RA, RBX y RBY -(peacciones) Su cálculo: existen dos posibilidades. AMSOF / OR EMA=0 Send = 4 cosx = = = Ty = 23. Send Fy=25 · 4 = 20 / + \ \(\text{MA} = 0 \) 20.1 - 20.30 + 30.3 - 284 *6 =0 284 = 113 FEE . 81 = 123 la reacción en A (PA) se puede descomponer en PAX y PAY; por la tanto: ZMB = 0 (1) PAY · 6 -20·50 + 20-3 - 3U-1=0 $\xrightarrow{\perp}$ EFX =0 RAX +13 - RGX =0 (2) . to $\beta = \frac{RAX}{RAY} \implies \frac{3}{9} = \frac{RAX}{RAY}$ las soluciones de (11,(2),(3) dan los resultados del problema. da (1) RAY = 70 = 11,67 + => RAY = 11,67 3 x 11,67 = eax => PAX = 8,75t finalments en (2) 8,15+15=2Bx -> 188x = 2375+ Control + EFx =0 8,75+15 = 23,75 + SFy =0; 11,67 +1833 +20 = 20+30 50 - 50 CARRERA DE ING. CIVIL Pág. 47



la Segunda forma es buscar un punto de intersección entre las rectas de acción de 2A y BBy o sea (0)



$$d = \frac{1}{6} \Rightarrow H = 6 \cdot \frac{4}{3} = 8m$$

Sen $\theta = \frac{d}{6} \Rightarrow d = 6 \cdot \frac{4}{5} = 4.8$

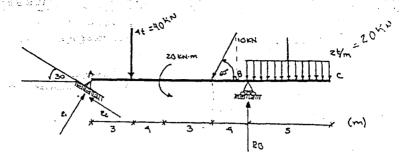
$$+30.5 - 284.6 = 18.33$$

 $80x = \frac{190}{8} = 23,754$

$$\Box A = \frac{70}{4,8} = 14,581$$

$$ex = \frac{3}{5} \times 14,58t = 8,75 t$$

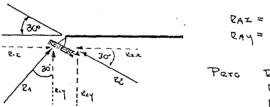
(4,3) Calcular las reacciones de la siguiente estructura.



1º) análisis estructural (grado estático)

2º) análisis de unidades: (Uniformizar unidades de un sistema a otro

30) análisis de apayos: (El apayo A, tiene cierta indinación por la tanta se producen reacciones en y ez, que a su vez cada una de entiene su componente Zix y Riy; exx y Rzy respectivamente).
Por la tanta:



4:1 Resolución de la estructura

$$40.3-20+10.3en60.10-e8.14+20.3(14+2,3)=0$$

Rig *14 + Pzy x14 - 40·11 - 20-10 sen 60·4 + 20·5·2,5 =0

P1 Cos 30° 14 + P2 Sen 30 x 14 - 440 - 20 - 34,641 + 250 = 0 19 Ri Ccs 30 + 19 Ry Sen 30' - 294,691 = 0 (1) ÷ EFz=0 Pix - P2x - 10 Cos 60 = 0 (2) P1 Sen 30 - P2 Ccs 20-5=0 En (2) 0,5- E1 = E2 Cos 30 +5 - Luego en (1) E1 = 1,73205 E2 + 10 19 (1,73205.R2 +10) Cos 30 + 19 R2 Sen 30 - 244,641 = 6 27,99999. 123,397944 $T_2 = \frac{123,397444}{27,99999} = 4,407$ P. = 17,633 KN Rix = Risen 30 = 8,8169 PAx = P1x - P2x = 5,0003 RIY = RI COS 30 = 15,271 Rzx = Rz Cos 30 = 3,8166 Pzy = Pz Sen30 = 2,2035 PAY = P14+ P2Y = 17, 9795 Control + EFx = 0 5 - 5 = 0 +1 2Fy =0 17,4745+131,1859 -40-8,66-100 = 0 PROBLEMA 4,4. Sin consideror el peso propio de la viga apoyada sobre el suelo, y según las cargas mostradas en la figura. Calcular lo reacción en el piso. kig (a) હ fig (b)

. Páq. 50

Haciendo (Me = a $-2_{1}\cdot 3.5 - 2_{2}(\frac{2}{3}\cdot 13-3) + 5 \times 6 = 0$ $-\omega_{1} \times 13\cdot 3.5 - \frac{1}{2}(\omega_{2}\cdot \omega_{1})\cdot 13(\frac{2}{3}13-3) + 90 = 0$ -455.W, - 36,833 (Wz-W,) +40 =0 -36,8333 ·W, -8,6667·W, +40=0 E Mo = 0 $-4*8+2**4.5+2(\frac{13}{3}-2)=0$ $-32+w**13.4,5+\frac{1}{2}(w_2-w_1)\frac{13}{3}+2)=0$ -32 + 58,5.W1 +15,16667 (W2-W1) =0 15,16667 Wz + 43,333·W1 - 32 = 0 (II) de las soluciones del oistema (I) y (II) dan las resultados del problema De (2) y(1) W2 = 0,99 92 KN/m W, = 0,3905 KN/m Verificación. Debe cumplir + E = 0 9,∞0529 Exista un enorde 0,000 5 debido al redondeo Pág. 51 CARRERA DE ING. CIVIL

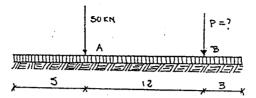
Euponemos q' la reacción producida en al suela será segun la mostrada en la figura (b) (variación lineal).

y otro de variación uniforma (triangular) cuyas resultantes son R, y Rz-respectivaments. Con magnitudes W, y Wz en los extremos

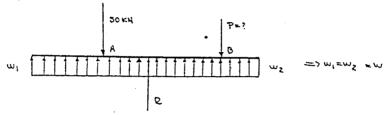
T1 = W1 13 ; P, = 1 (W2-W1)-13

La reacción se subdivide en una fuerza uniforme (rectangular)

Problema 4.5 - Una viga uniforme se encuentra apoyada sobre el suelo, sin considerar el peso del mismo. Determínese el valor de P para q' la tension sea uniforme.



Ma) Condición la tensión (reacción) soportada por el suelo debe ser uniforme



R = w.zo (Resultante de la reacción en el suelo

Luego (E MA = 0 - w.zo.5 + p.1z = 0 - w.100 + 1z.p = 0 1z.p - 100 w = 0 (I) A ZFy = 0 20. w. - 50-P = 0 (II)

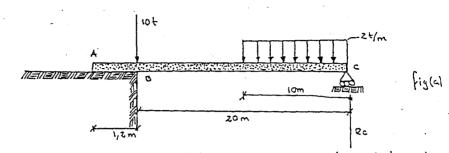
la resolución de (1) y (3) ó (1) y (2) don los resultados pedidos

En (1)
$$12P - 100.9286 \Rightarrow P = \frac{428,60}{12} = 35,72[KN]$$

control:

$$0 = 0$$

Problema 4,6 Una viga uniforme a payada segun muestra la figura, sir se considera su peso propio calcular los reacciones de apoyo.



Il apoyo A-B esta en una longitud, por la tanto su roccción será la mostrada según fig (b).

$$P_{1} = w_{1} * 1,20$$

$$P_{2} = \frac{1}{2} (w_{2} - w_{1}) 1,20$$

$$Por lo tanto, los incognitas serán$$

$$P_{1}, P_{2}, y P_{2}$$

Por otra purte la R para por E => (+ Z HE = 0)
Asumiendo. x = 0,7 : setiene

$$(42 M_{e}=0; 10, 40, 5 + 2 * 10 * 15, 5 - R_{c} * 20, 5 = 0)$$

$$(2 M_{e}=0; 10, 40, 5 + 2 * 10 * 15, 5 - R_{c} * 20, 5 = 0)$$

$$f = 14.634 t$$

fig (b)

Verificando: 1 5 Fy=0; 15.366 + 14.634 = 10+20

Pero: R. + R2 = R (1) R, + R2 = 14.634 14.634 7 = 0.6 P, + 0.8 R2 14,634 × 0.7 = 0.6 R, + 0.8 Rz 10,2438 = 0.6 R, + 0.8 R2 (z)De(1) Setiene: R = 19.639 - Rz 10,2430 = 0,6 (14,634 - Rz) +0.8 Rz => Rz = 7,317 t

マ=0.7

Wi= 7.317 = 6,098 t/m

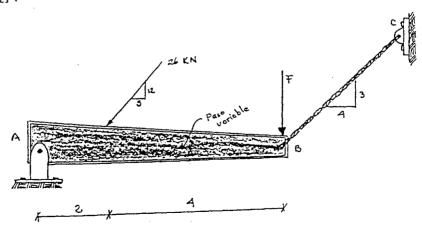
W= 18,293 +/m

R.: 15.366 t + 15,366 ; 30=30 /

Problema 4,7 El peso de la viga AB voria ezgún muestra la figura
a) determinar las reacciones de apayo mostrados según-

y estructura

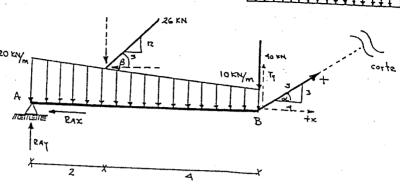
Calcule la maxima corga 7 qui se puede aplicar en B; ademas de las reacciones.



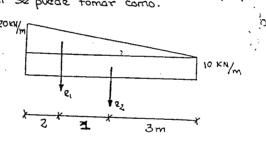
Finalmente

Para el inciso a) T = 40 KN peso 7 en forma esquemática SO KIY

()



Se hace un coste imaginario en la cuerda; por lo tanto este será reom plazado por una fuerza T (tensión) para mantener el equilibrio en la es tructure, a su vez puede descomponerse en Tx y Ty respectivamente la carga trapecial se puede tomar como.



B1 = 7.6.10 = 90 KN ; 65 = 6.10 = 60 KN

$$30.2 + 60.3 + 26.\frac{12}{13}.2 + 40.6 - T.\frac{3}{5}.6 = 6$$

$$60 + 180 + 48 + 240 - \frac{18}{5}.T = 0 \implies T = \frac{5.528}{18} = \frac{146,67}{18}$$

$$T_{X} = \frac{5.528}{18} = \frac{146,67}{18}$$

$$T_{X} = T\cos \alpha = \frac{117}{18} = \frac{146,67}{18}$$

BCX = ISO KN

Reacciones:

$$+ \pm m_B = 0$$
 $= 0.4 - 6.3 - 24.4 = 0$

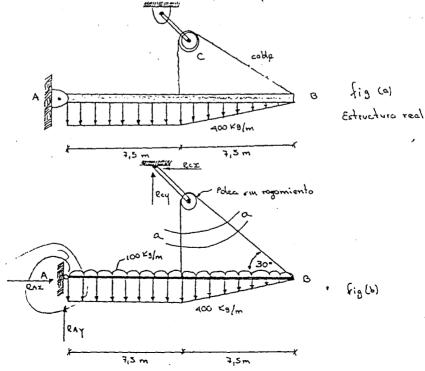
control:

000

$$PAx = 110 \text{ KN}$$
 $PAY = 66 \text{ KN}$ $PCx = 120 \text{ KN}$

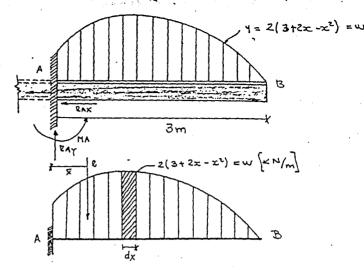
$$PCY = 90 \text{ KN} \qquad \mp = 42 \text{ KN} : carga máxima que pueda resultir para no ramperra -$$

Una vigo atirantada oegun muestra lo figura, ruyo Problema 8.FM peso propio es de 100 Kg/m según los caraces y estructura mostrada colcular los reacciones de apoyo y la tensión enla cuerda



Si se hace un coste en a-a se tiene la parte inferior y superior, por la tanta 400 Kg/m 7.5 7,5 Solución $\Sigma MA = 0$ 100. $\frac{15}{2} + 400. \frac{3.5}{2} + \frac{1}{2} 400. 7.5 (7.5 + <math>\frac{7.5}{3}$) - T.7.5 - T.5 = 30.5.0(EMO=0 PAY.15 -100.15 - 400-7,5(7,5+ 7,5) - 400 -7,5 (37,5)+7,5 RAT = ZZSOKQ -+ ZFx = 0: PAX - T. cos 30° = 0 PAX = 2500 Cos 20° = 2165, 06 Kg => RAX = 2165,06 Kg In la parte superior: 111131111 => Rcx = 2165,06(Kg.) Tx = 2165,06 Kg Rcy = 3750 (Kg) T = 2500Comprobación final 1 ETY =0 2250 +3750 = 160.15 + 400.75 + 1/2 400.75 6000 = ∞00 100 Kg/m - ZFY = 0 RAY = 2260 2165,06 = 2165,06 0 = 0 CARRERA DE ING. CIVIL 💂 Pág. 58

Problema 49: la carga distribuida actúa sobre lo viga como se muestra en la-figura calcúlense las reacciones de apayo.



1:) Se debe encontrar la resultante y la ubicación del mismo

$$A = \int_0^3 (6 + 4x - 2x^2) dx = \left[6x + 2x^2 - \frac{2}{3}x^3 \right]_0^3$$

Por la fanto
$$R = A = 18 \text{ KN} \Rightarrow A = R = 18 \text{ (KN)}$$

$$2 \cdot \overline{X} = \int x dA = \int_{0}^{3} x w dx$$

$$2 \cdot \bar{x} = \int_{0}^{3} 2x(3 + 2x - x^{2}) dx = \int_{0}^{3} (6x + 4x^{2} - 2x^{3}) dx$$

$$18.\overline{x} = \left[3x^2 + \frac{4x^3}{5} - \frac{x^4}{2}\right]^3 = 3x^3 + \frac{4\cdot 3^3}{5} - \frac{3^7}{3}$$

$$18 = 27 + 36 - 40,5$$
 $= 1,25 \text{ m}$ spunto donde actua la

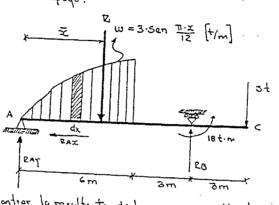
$$R_{AY} = -18 (3-1,25) = 0$$
 - 22,5-31,5 + QAY '3 = 0

\$\$\$ \$ 10000

- ZFx=0 - PAX = C

control: + ZFx=0

Problema 4-10 Para las cargas combinadas según la figura calcular las reacci-



1º) Se debe encontrar la resultante de la carga variable trigonométrica.

$$A = \begin{pmatrix} A = wdx & pero w = 3 Sen \frac{\pi \cdot x}{12} & como A = v (Boxeltante) \end{pmatrix}$$

$$A = \int_{0}^{\infty} 3 \operatorname{Sen} \frac{\pi \cdot x}{12} dx \qquad \text{es de la forma} \int_{0}^{\infty} a \operatorname{Sen} \frac{\pi \cdot x}{L} dx$$

$$\therefore a \cdot \frac{L}{\pi} \left(-\cos \frac{\pi \cdot x}{L} \right) + C$$

$$A = \int_{0}^{6} 3 \operatorname{Sen} \frac{\operatorname{Tr.x}}{12} dx = \left[3 \cdot \frac{12}{\pi} \left(-\cos \frac{\operatorname{Tr.x}}{12} \right) \right]_{0}^{6}$$

$$A = \frac{36}{\pi} \left[-\cos \frac{\operatorname{Tr.6}}{12} - \left(-\cos \frac{\operatorname{Tr.0}}{12} \right) \right] = \frac{36}{\pi}$$

$$A = \frac{36}{\pi} \left[-\cos \frac{\pi \cdot 6}{12} - \left(-\cos \frac{\pi \cdot 0}{12} \right) \right] = \frac{36}{\pi}$$

$$A = 11,46 + 2$$
whicación

Por definición se sobe que:

$$P \cdot \bar{x} = \int x dA$$

$$Q \cdot \bar{x} = \int x w dx = \int_{0}^{6} x \cdot 3 \operatorname{Sen} \frac{\pi x}{12} dx = \int_{0}^{6} x \operatorname{Sen} \frac{\pi \cdot x}{12}$$

$$P \cdot \bar{x} = 3 \int_{0}^{6} x \operatorname{Sen} \frac{\pi \cdot x}{12} dx = \frac{3 \cdot 12^{2}}{72} = 43,771$$

Se toma un ancho de Im de pared

1 Pa = N/m2

2.4 m de B

R = 107 KN

<u>.</u> Pág. 61

Rosaltante

Porlo tanto

8-x-8-28.9+5.12=0

11,46 · 3,82 + 52 = 28.9 => RB = 10,69 +

EMA xc

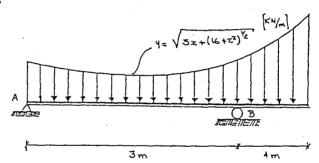
PAY = 0 = E + 5 + 8 - 81,8 + 3 - 11, - P - 7A = C

Control + EFy = 0

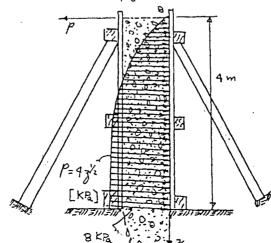
5, 82 +10,69 -11,46-5=6 => 0=0

PROBLEMAS PROPUESTOS

(1.) Calcular las reacciones de apayo segun cargas y estructura mostrada en caela figura diferencial.



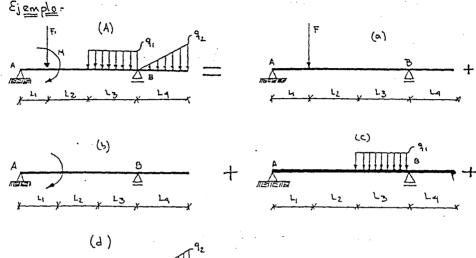
(2) El molde se utiliza para vociarma parad de concreto con un ancho de 5 mts. Determinar las reacciones en la base de la columna si la presion que ejerce el concreto fresco en la columna A-B puede darse aproxima damente como seda en la figura.



CARRERA DE ING. CIVIL

4.2. SUPERPOSICION DE EFECTOS: cuando una estructura tiene diferentes cargas, es decir puntuales, momentos, fuerzas distri

buidas, etc se puede descomponer coda una de estas en varias estructuras y cargas definidas, y finalmente sumar cada una de estas para en contrar el efecto final.

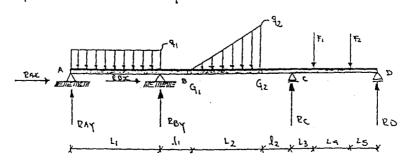


= 1 sistema de corgas en la estiveturo (A) se puede descomponer en los estructuros (0), (b), (c) y(d), luego se comple.

(A) = (a)+(b)+(c)+(d)

cuyos efectos individuales, forman
el efecto total en (A).

4.3. VIGAS GERBER- Se lloman vigas Gerber a los estructuros continuas - articuladas qui tienen directa aplicación en puentes, don de por cado articulación adquiere una ecuación de condición.



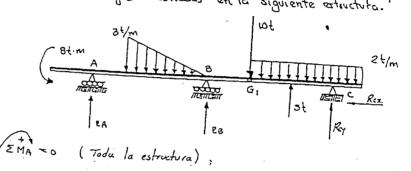
El análisis estático de las vigas gesber consiste en:

GE = Nº de Reacciones - = de la estática - = s de condición GE = 5-3-2=0 => Ist. Isostática

RAX, RAY, RB, Rc, RB incognitos

GI y Gz (Articulaciones) => Ecuaciones de condición 9, ; 92; F, F2 => Sistema de Cargos.

Su resolución -Ejemple 1 Calcular las reacciones de a poyo pora las corgas mostradas en la siguiente estructura.



()

Colculor las reacciones de la siquiente extructura segun carga: mostradas en la figura.

O a la isquierda

$$A = \frac{1}{2}$$
 $A = \frac{1}{2}$
 A

 $\mathbb{Z}A_{7} \cdot 33 + \mathbb{Z}B \cdot 21 + \mathbb{Z}c \cdot 9 - 2 \cdot 3 \cdot 39,5 - \frac{1}{2} \cdot 12 \cdot 3 \cdot 25 - 2 \cdot 8 \cdot 15 - 6 = 0$ (3)

RB = 20,682 t luego estos en la = (3) se tiene que:

(A) 0= EE*103-9-6-5-3-81-81-81-89-8-8-18-6-5-81 * E-2-

-5.3.5 + 584 -55 -7 15.3.14 + 68.10-5.8.4 = 0

(s) 0= FEP - BS.01+ YAS.55

Resoluendo el sistema formado por los ervaciones (1) y (2)

PD= - 2,499+

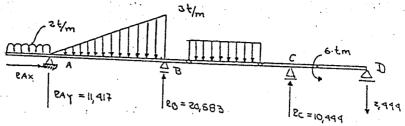
finalmente (+ = MA = 0

EMD=0

PAY = 11, 917 +

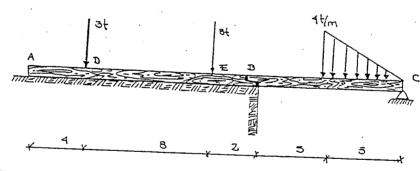
Bc = 10,444 +

Control:

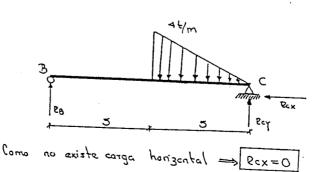


+ ZFr =

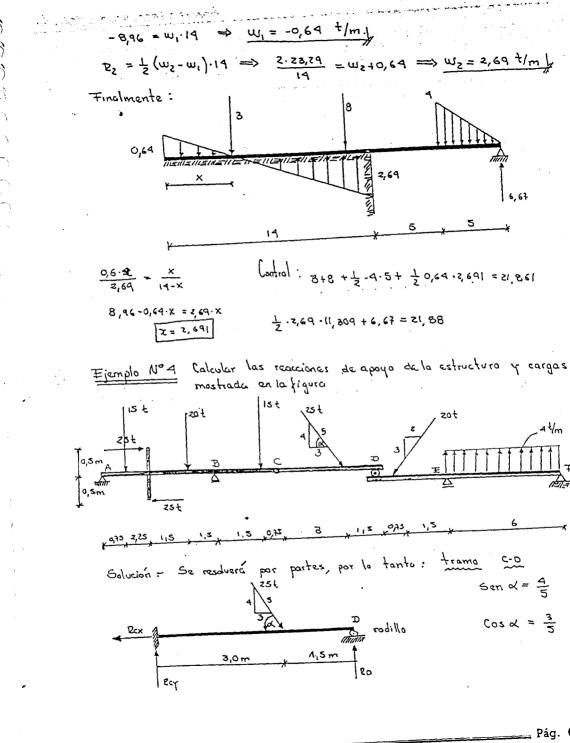
Ejemplo 11°0 3 Una viga se enwentra apoyada regin se muestra en la figura sin considerar su pero propio. Cakular las reacciones de apoya.



1º) Se resuelue el tramo B-C | Se encuentra articulación en B)



| luego:
$$(z M_B = 0)$$
 $-2c_1 \times 10 + \frac{1}{2} \cdot 5 \cdot 4 \cdot (5 + \frac{1}{3} \cdot 5) = 0$
 $(z M_C = 0)$
 $(z M_C = 0)$



CARRERA DE ING. CIVIL Pág. 67

$$Z = 0 \qquad 25 \cdot S = 0 \qquad 25 \cdot S = 0 \qquad 25 \cdot \frac{4}{5} \cdot 8 - 20 \cdot 4, 5 = 0 \Rightarrow 20 = 13 335 [t]$$

$$Z = 0 \qquad 25 \cdot \frac{4}{5} \cdot 8 - 20 \cdot 4, 5 = 0 \Rightarrow 20 = 13 335 [t]$$

$$Z = 0 \qquad 20 \cdot 4, 5 - 25 \cdot 6 = 0 \quad 1, 5 = 0 \Rightarrow 20 \cdot 4, 5 =$$

CARRERA DE ING. CIVIL

. Pág. 68

-13,333.2,25-20.5cn/8.1,5-4.6 - PFY-6=0 => PFY=-21,16[t]

-13333.8,25 -20.5en/3.7,5 + 2E.6+4.62 =0 => PE = 27,132[t] 1 [+] E PO, 11 = x09

Control +1 EFY=0

PAY +88 + RE + RFY +4.6 = 15+20+15 +25.5end +20 senß

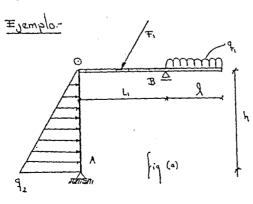
11,458 + 45, 208 + 27, 132 - 21,16 +24= 15+20+15+20+16, 639.

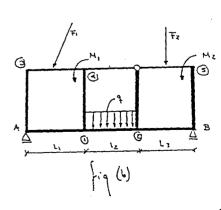
PORTICOS -

0=0 => 0X1/

DEFINICION- Los llomados párticos rigidos son estructuras cuyos elementos estan generalmente unides entre si mediante nudos capaces de resistir todas las tuerzas como momentos, tuerzas axides y -

"Un pórtico rigido es una estructura compuesta porcierto número de elementos cituados en un plano y unidos entre si para formar un entramado rigido por medio de nudos, algunos de los cuales, a todosellos, son capaces de resistir momentos, en lugar de estar articulació nes o estar articuladas.

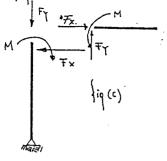




SU DETERMINACION DEL GRADO ESTATICO -

Il grado estático expende del Número de barras, nudos, Rearc

ciones de apoyo, odemas del número de enaciones de condición. Fienla. figura (a) se aisla el nudo se tiene el caso segun indica la figura. (e)



El número total de incégnitas independien tes esiqual a la suma del número de elementos de reacción desconocida más el número total de componentes de los juerzas interiores en las borras desconocidai.

In un portico con nudos rigidos, la acción de un nudo sobre una borra puede consistir -

en un PAR lo mismo una FUERZA AXIAL y TRANSUERSAL: perc si se rancien estas fuerzas en el extremo de esta pieza, se puede hallar los contidades similares en los demas reacciones

Por la tanta, sólo hay 3 componentes de los fuerzas interiores - para cada barra del pórtico, los ruales estan en equilibrio estático conl'a siquiente borra.

5: al número de incognitas llamemos por (e1) y el de los barres (b) el número total de incognitas en un pórtico rigido esiqual a:

Si se aisla un nudo rígido como cuerpo libre fig (c) sobre el - actuarán un sistema de fuerzas y faces para q'exista equilibrio en es tenudo, debe satisfacer a las ties exaciones fundamentales de la estática: estas son:

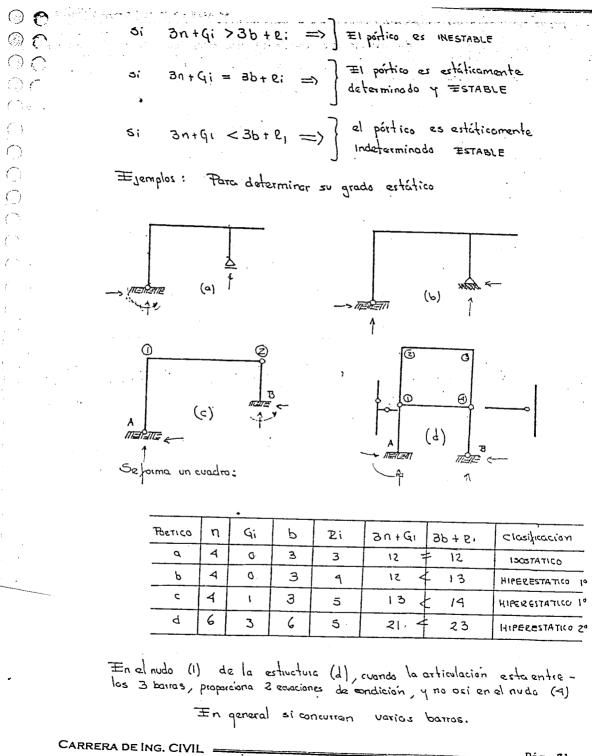
Si el pórtico en conjunto está en equilibrio lo estorá tambien codo uno de sus nudos, si nay (n) nudos rígidos en el portico par lo -tente se pueden obtener en total de 3.n (Eucciones) de equilibrio estático

A veces ze introducen en la estructura articulaciones o eruaciones especiales de condición) lbmondo (q, o estas ecunciones), se tendran entonces: 3.n+G1 (2) para hallor las incognitos

Por lo tanto, "El criterio de estabilidad de un pártico rigido se obliene comparando el Nº de incognitas 36+8; con el de los ernaciones indebengiantes : 3.4 + di extences braga gagrisse dra:

$$\sin \lambda = \frac{4}{\sqrt{n}} \qquad \cos \lambda = \frac{51}{20}$$

$$\frac{4}{\sqrt{n}} = \frac{5}{60}$$



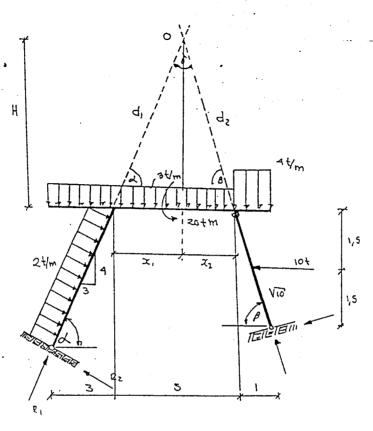
Il número de ecuaciones de condición el Nº de borros-Gi=4 o Sea, hay 5barras => Gi=4! en el nudo (a) <u> Ejemplo Nº1</u> Determinar los reacciones de apoyo de lo siguiente extructuro EMA=0 (Toda la estructura) -12+ 10 . 4 . (13.10) - 2. 4 (2+2) - 834.8+BBX.5 = 0 -12+66,667-32-8 POY +2. EBY =0 2 EBX - 8 EDY + 22,6667 = 0 (1) (EMG1 = 0 (hocia obojo) 2.4.2-BBx.4=0 => | BBx = 4+ 王n (1) 5.4 - 8.581 +25' CEC + 0 => 1881 = 3839[f] ENR=0 (Toda la estructura) 2. PAX + B. RAY - 121, 33 =0 EMGI = 0 (a la izquierda.) 0= (s-01. E) 01.P. 1-51-8. YAY + 3. XAY 0 = EEE 201 - TAS 8+ XAS 8 (◄) 6 PAX + 29 PAY - 363 999 6 PAX +8 PAY - 105 333 16 DAY - 258,666 => PAX = -9)

CARRERA DE ING. CIVIL

Pág. 72

Control - + ETx =0-4+9-8 = 0 1 E Fy = 0 16,167 + 3,833 - 1,4.10 = 0 120-20=0 - Cumplell Fjemplo N°Z: Calcular las reacciones de apoyo del siguiente portico -2 t.m 3 2 t/m 5 1-análisis del grado estático 3n+9, 3b+e, 1+P.E 2-Cálculos auxiliares ISOSTATICO -la prolongación de las rectas de acción de e, y ez se cortan en un punto "o" Send = $\frac{4}{5}$ Cosd = $\frac{3}{5}$ $\frac{4}{3}$ Sen $\beta = \frac{3}{\sqrt{10}}$ $\cos \beta = \frac{1}{\sqrt{10}}$ $\forall q \beta = 3$ ~ = 53,13° y = 55,305°

CARRERA DE ING. CIVIL



$$\frac{5\operatorname{end}}{dz} = \frac{\operatorname{Sen} N}{5} \Longrightarrow dz = \frac{5 \cdot 5\operatorname{en} R}{\operatorname{Sen} N} \Longrightarrow dz = \frac{4,865 \, \text{m}}{2}$$

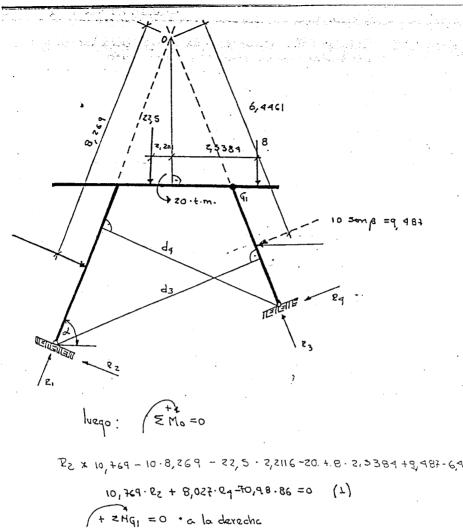
$$\frac{\operatorname{Sen} \beta}{dz} = \frac{\operatorname{Sen} N}{5} \Longrightarrow dz = \frac{5 \cdot \operatorname{Sen} R}{\operatorname{Sen} N} \Longrightarrow dz = 5,769 \, \text{m}$$

$$\frac{1}{4}q = \frac{H}{x_1} = x_1 = \frac{4,6152 \cdot 3}{9} = x_1 = 3,4614 \text{ m.}$$

$$\frac{1}{4}q = \frac{4}{x_2} = x_2 = \frac{4.6152 \cdot 1}{3} = x_2 = 1,5384 \text{ m.}$$

CARRERA DE ING. CIVIL

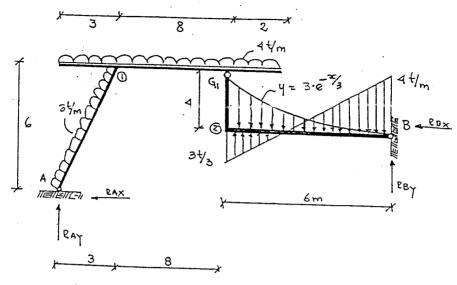
Pág. 74



P2 x 10, 769 - 10-8, 269 - 22, 5 - 2, 2116 - 20. 4. 8 - 2, 38 - 49, 487 - 6, 9 4(1+84 - 8,02)

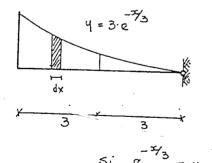
CARRERA DE ING. CIVIL

Ejemplo Nº3 Calcular las reacciones de apoyo pora las ecryas mostrodos de la siguiente estructura.



1º Sugrado atático 3n+91 = 3b+8i

Barra 2-B Corga variable.



$$A = \int_0^3 3 \cdot e^{-x/3} dx$$

$$A = 3 \int_0^3 e^{\alpha x} dx = 3 \left(\frac{1}{a} e^{\alpha x} \right)$$

$$A \cdot \overline{x} = \int_{0}^{3} 3x \cdot e^{-\frac{x}{3}} dx$$

Pesultante. Sen & = 6 [3 sc] Co & = (45) 6,858 +9.1,5 +52.6,5 +5,689 -17,259 - 3,857 -17,857 +6,858 +6,885 - CBY -17 - CBX-2 = 0 - lev 1 - lex. 2 = -538, 228 (i)EMG, = 0 a la derecha. 3=P-x83+ 3.783 - f28, p. 888) + P25,1. P3, c + f88,0 - f68,5 -- ROY . G + ROX . 9 + 37, 138 la eq. (1) multiplicando por Z -39. 287 - 9. 28x +1076, 456 =0 -6 287 +4. 28x + 37,138 = 0 -40. esy + 1113,599 =0 Par = 27,84(t)
Pax = 32,473(t) (EMB=0 (Toda la estructura) PAY . 13 + BAX . 2 + 18 . 1 - 9 . 15,5 - 5 . 01 . 5 - 5 . 68 + 3 . 46 + 3 . 57 . 51 . 68 . 68 . 68 . 68 . 68 .

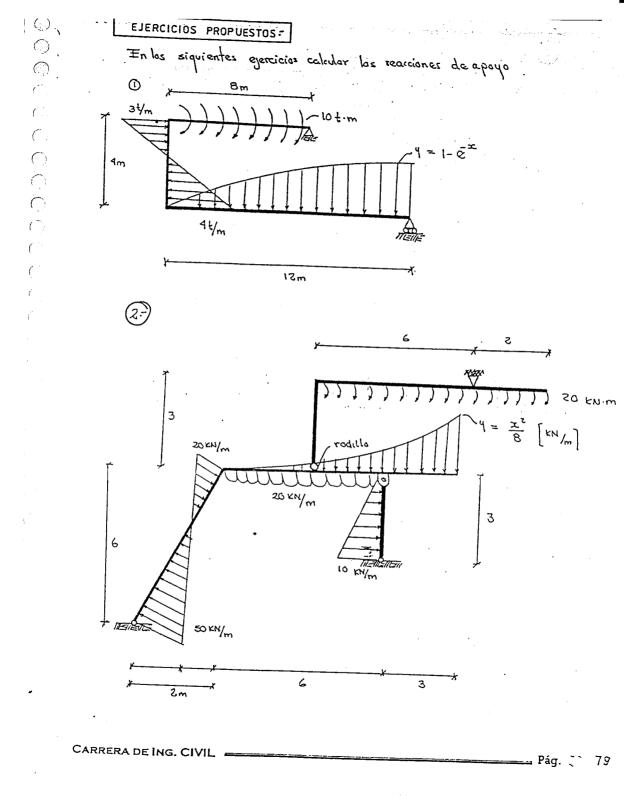
CARRERA DE ING. CIVIL Pág. 77

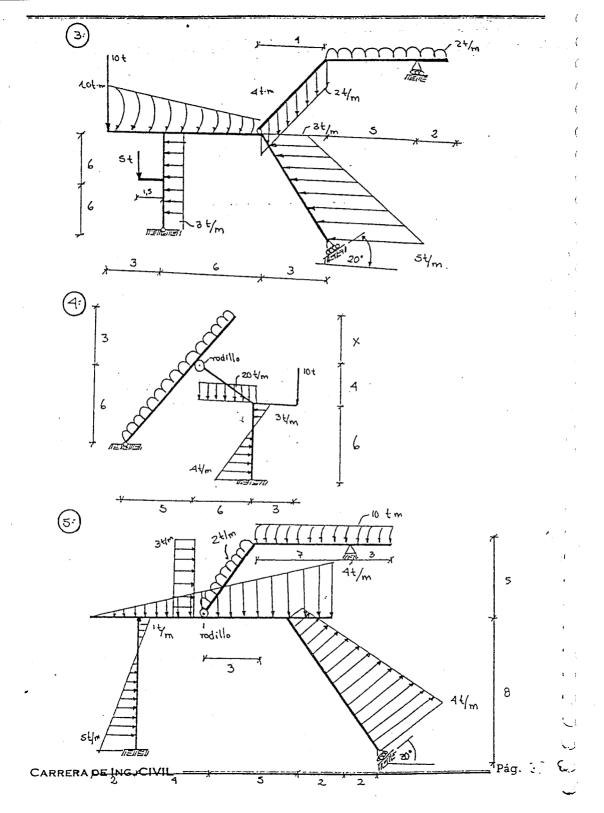
(3)

17.884 + 2.881 - 682, SOZ =0

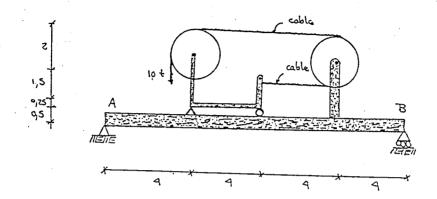
EMG, a la izquierda. 11. PAY +6. PAX - 373,5 = 0 -51. PAY -6 PAX +2047, 506 11 RAT + 6 . RAZ - 3+3, 5 PAT = 41, 85/47 Enx = 14,475[+] Control: → E∓x =0 19, 475 . + 18 - 37, 475 A == 0 27,89 + 91,85 + 3,857 - 9-52 - 5,689 -6,858 =0 73,597 = 73,597

CARRERA DE ING. CIVIL Pág. 78

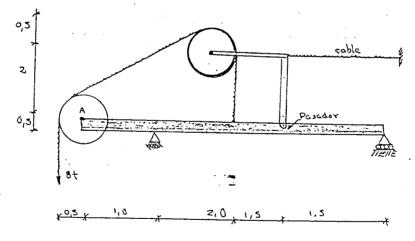




6) la baire A-B esta apoyada tal coma muestre la fig calcular los reacciones de apoya segun los poleas y cargos mostrados en la figure.

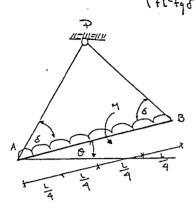


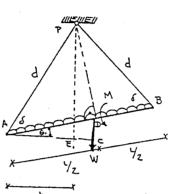
(7:) Si el pezo propio de lo vigo A-B-C es de 400 kg/m, despreciando el peso de los demás elementos, (alcular las reacciones de apogo segun cargas y poleas mostradas en la fig.



Continuación.

(4) Una viga uniforme A-B de Peso q [KN/m] de longitud (L), esta suspendido par 2 everdas AP y AB de igual longitud Demostrar que (ql2ter)





Solucion

$$w = 4.\Gamma$$
 (peso total)

 $\cos \delta = \frac{4}{45}$

In el triorique ADC se tiene

$$\cos \theta = \frac{L}{2} \implies h = \frac{L}{2} \cos \theta$$

$$cos(6+0) = \frac{q}{h} \Rightarrow h' = q \cdot cos(8+0)$$

luego
$$(\xi Mp=0)$$
 $h' = \frac{L}{2 \cdot \cos \delta} \cdot \cos (\delta + 0)$

$$W \cdot \dot{x} - M = 0 \qquad H = 9 \cdot L \cdot \dot{x} \qquad (I)$$
Pero $\dot{x} = h - h' = \frac{L}{2} \cos \theta - \frac{L}{2\cos \theta} \left[\cos (\delta + \theta) \right]$
Simplificande

$$\overline{x} = \frac{1}{2} (\text{Sen 0} \cdot \text{fg 6})$$
 (II) reemplozando en (I)

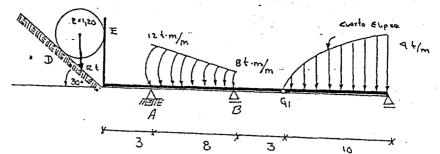
Pealizando operaciones
$$\frac{2N}{9L^2} = sen \theta \cdot t_9 \delta$$

$$\Theta = Orcsen \left(\frac{2M}{9L^2t_9\delta}\right)$$

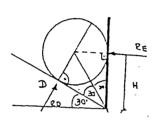
CARRERA DE ING. CIVIL

___ Pág. 82

(5) Calcular los reacciones de apoyo de la siguiente estructura

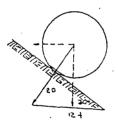


1º In la porte igquierda de la estructura se producen reacciones enlor puntos Dy I



Sen 30° =
$$\frac{1.2}{d}$$
 => $d = \frac{1.2}{50030}$
 $d = 2.4m$
Cas 30° = $\frac{11}{d}$ => $H = 2.4 \cdot \cos 30^{\circ}$
 $H = 2.0785$

Descomponiendo la fuerza de 12t en b al plano



$$\cos 30^{\circ} = \frac{12}{20} \implies 20 = 13,856 + \frac{12}$$

$$\Rightarrow ZTx = 6.928 - Rz = 0$$

$$\Rightarrow Rz = 6.928(t)$$

46 20.00 = Ap

1-Sente = Costa

$$A = \frac{a}{b} \int_{-10}^{10} \sqrt{a^2 - a^2 Sen^2 \theta} \quad a \in \theta d\theta$$

$$A = \frac{b}{a} \int \sqrt{a^2 (1 - 5en^2 \theta)} \ a \cdot coo \theta d\theta \qquad \text{Pero} \quad 5e$$

$$A = \frac{b}{a} \int_{-\frac{\pi}{2}}^{0} \sqrt{a^2 (o^2 \theta)} \ a \cos \theta d\theta = \frac{b}{a} \int_{-\frac{\pi}{2}}^{0} a^2 \cos^2 \theta d\theta.$$

$$A = a \cdot b \int_{-\frac{\pi}{2}}^{0} \cos^{2} a \, da = a \cdot b \left[\frac{0}{2} + \frac{1}{4} \operatorname{senza} \right]_{-\frac{\pi}{2}}^{0}$$

$$A = a \cdot b \left[\frac{0}{2} + \frac{1}{4} \operatorname{senza} \right]_{-\frac{\pi}{2}}^{0}$$

$$A = a \cdot b \left[\frac{0}{2} + \frac{1}{4} \operatorname{senza} \right]_{-\frac{\pi}{2}}^{0}$$

$$A = 0.5 \cdot \frac{\pi}{9}$$
 $A = 10$
 $A = 10.71$ $A = 10 \cdot 7$
 $A = 10.71$ $A = 10 \cdot 7$

$$A\bar{x} = (x \cdot y dx)$$

$$A\bar{x} = \frac{b}{a} \int_{a}^{b} x \sqrt{a^2 - x^2} dx$$

$$Ax = \frac{1}{a} \int_{-10}^{1} x \sqrt{a^2 - x^2} \, dx$$

$$A \cdot \bar{x} = \frac{b}{a} \int_{-16}^{0} x \sqrt{u} \left(-\frac{du}{2x} \right)$$

$$A = -\frac{4}{2a} \int_{a}^{6} u^{1/2} du$$

$$A \cdot \vec{z} = -\frac{4}{20} \int_{-10}^{6} u'^{2} du = -\frac{4}{26} \left[u'^{2} \cdot \frac{z}{3} \right]_{-10}^{6}$$

$$A \cdot \vec{z} = -\frac{4}{20} \left[\frac{2}{3} \left(10^{2} - x^{2} \right)^{3/2} \right]_{-10}^{6}$$

$$= -\frac{4}{30} \left[\sqrt{\left(10^2 - 0^2 \right)^3} - \sqrt{\left(10^2 - \left(-10 \right)^2 \right)^2} \right]$$

31, 416
$$\bar{x} = -\frac{4}{30} \left[\sqrt{10^6} \right] = -\frac{4}{30} \cdot 10^3 = -\frac{460}{3} = -133,333$$

$$\overline{\chi} = \frac{-133,333}{31,416} = -4,249 \text{ m} \implies \overline{\chi} = -4,249 \text{ m}.$$

ciendo en fama general
$$0=10 \quad b=4$$

$$-5x qx = qx$$

$$-5x qx = qx$$

$$0_5 - x_5 = x$$

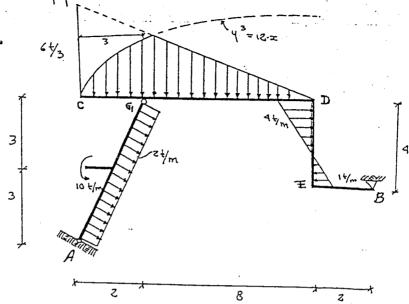
$$=-\frac{460}{3}=-1333$$

$$Z_{c} = \frac{180.83}{10} = 18,08 \text{ } \frac{1}{2}$$

± εξx=0 6,928 - 6,928 = 0 // 0 K!!

CARRERA DE ING. CIVIL Pág. 86

6) Calcular los reacciones de apoyo para la estructura y cargos mostra das en la figura.



-Análisis del grado estático

-Analisis de cargas del TRAMOS C-9-D $3n+G_{1}=3b+R_{1}$ $3\cdot 5+1=3\cdot 4+9$

16 = 16

 $\begin{cases} q = 12 \cdot x \\ q = 12 \cdot x \end{cases}$ $\begin{cases} q = 12 \cdot x \\ q = 12 \cdot x \end{cases}$

1°) Se tiene que encontrar el punto de interserción (o) entre ambas figuras. (Parábola y trianquiar)

Ecuación de la recta, basandare en el sistema de roordenados x, y con centro en c.

$$\frac{6}{11} = \frac{1}{11-x} \implies 11.4 = 22. - 2.5$$

$$y = 6 - \frac{6x}{11}$$
 = de la recta

la solución del sistema de ='s (1) y (2) dan el punto de intersección Iqualando (1) = (z) Se tiene $\sqrt[3]{12 \cdot x} = 6 - \frac{6x}{11}$ Pescluiendo

Peschiendo
$$\frac{12-x}{216} = \left(1 - \frac{x}{11}\right)^3$$

$$\frac{\overline{x}}{18} = 1 - \frac{3\overline{x}}{11} + \frac{3 \cdot x^2}{121} - \frac{x^3}{1331} = da + enter grado$$
Cuya raiz real es $x = 4, 219$

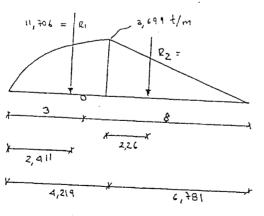
Para x=4,219 => y=3,699 Fonto de intersección /

Para
$$x = 4, 219$$
 =) $y = 3,699$ Funto de intersección //

[vego
 $e_1 = A_1 = \int_0^{4,219} y \, dx = \sqrt[3]{12} \int_0^{4,219} x^{1/3} dz = \sqrt[3]{12} \left[\frac{3}{4} x^{1/3} \right]_0^{9,219}$

$$A_{1} = \int_{0}^{4/219} \frac{y_{1} = 11,706 \text{ t}}{x \cdot y \, dx} = \int_{0}^{4/219} x \left(12 \cdot x\right)^{1/3} dx = \sqrt{12} \int_{0}^{4/219} x^{4/3} dx$$

$$A_{1} = \sqrt[3]{12} \left[\frac{3}{7} x^{3/3} \right]_{0}^{4/219} \implies \frac{x}{2} = 2,411 \text{ m}$$



$$P_2 = \frac{1}{2} 3.699.6,781 = 12,591 + \Rightarrow R_2 = 12,541(t)$$

Nota: los vabres de $P_1 = P_2 = 12,541(t)$

del angulo de inclinación de la columna (En el apoyo A)

columna (En el apoyo A) CARRERA DE ING. CIVIL

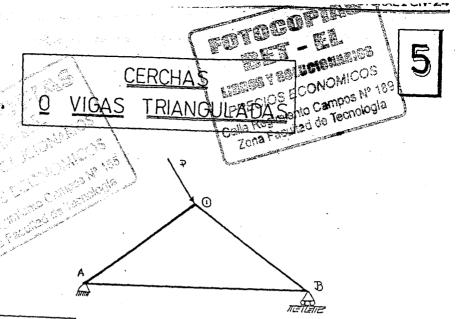
Pág. 88

teamo A-GI (Resultantes R3) R3 = 2. Vac tlm Send = $\frac{\zeta}{\sqrt{40}}$: cas $d = \frac{2}{\sqrt{40}}$ $123_{8} = 2.\sqrt{40} \cdot \frac{\zeta}{\sqrt{46}} = 12 + \frac{1}{2}$ R3y = 2/40 . Z = 4 t DEB (Resultante Rq y Rs) 44m $\frac{4}{h} = \frac{1}{4 - h} = h = 16 - 4h.$ h = 3,2 m. $P_{q} = \frac{1}{2} 3, 7 \cdot 4 = 6, 4 + 1/2$ $25 = \frac{1}{2} 0.01 = 0.4 + \frac{1}{2}$ d, = 2,933 dz = 0,267 RESUMEN: e2 = 12 sa1 t e, =4,70C z,41l 1,218 2,933 85 = 0,41

🛶 Pág. 89

resolución de la estructura: 4-1+12-3-10+11,706-1,411+12,541 -5,479+6,4 -4,933-0,4 -2,267-0= 5 x x09 - 11 - 709 - Rey. 11 - 88x + 2 + 1 45, 893 =0 (18 Mg = 0 (a la derecha y la parte superior) -11,706.0,589 +12,541.3,479-6,4.1,067 +04.3,733-egy.9+eex.9=6 -RBY .9 + BBz . 4 + 31,399 = 0 do (11 y (z) se tiene 2Bx = 15,607 [t] | 2By = 10, 425[t] RAY . 11 + BAX . 7 - 4.10 + 12.1 - 11,706 . 9,589 - 12,541 . 5,5214 +6, 4 · 2, 933 - 0,4 * 0,267 - 10 = 0 11. PAY +2. PAX -200, 824 =0 (3) ZMq1=0 a la izquierda DAY-2 + PAX.6 -10 - 9.1-12.3 =0 2. PAY +6. PAX - 50 =0 (4) de (3) y (4) se tione PAY = 17,822 + ; RAX = 2,393 + EFX =0 12+6,9-2,393-0,9-15,607 =0 +1 EFy=0 17,822 +10,425-4-11,706-12,541 = 0 0 =0 // Ox11

CARRERA DE ING. CIVI



5.1- DEFINICION- Se define una cercha o viga trianquiada (llamoda tambien estructura reticolada.) plana, a una estructura principal compuesta por cierto número de borras que están todas en un plana, articuladas entre si en sus extremos formando nudor de modo que seforma un entramado rigido.

5.2. CONDICIONES- En este tipo de estructuras deben cumplir las siquientes condiciones.

- que tienen un pasador sin rozamiento.
 - b) los corgos y reacciones se aplicansols en los nudos.
 - c) El eje de rada barra es recta, significa q'ecincide con la linea q'une los centros de los nudos en cada extrema

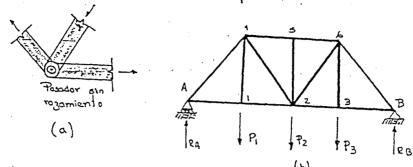
Indudablemente, es imposible que cumpla estas condiciones una cercha real, por lo qualmaremor cercha ideal a aquellas que cumplen ciertas con diciones enumeradas.

Bojo estas condiciones deben cumplir los 3 exaciones fun damentales de la estática.

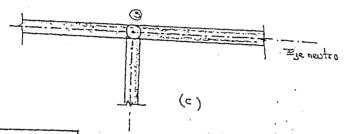
Por lo tanto s

EFx = 0 ; EFy = 0 ; EM = 0

gráficamente se puede rocumir enlos siquientes ospectos

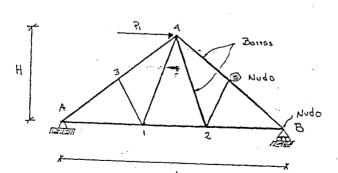


Si tomomos el nudo 5 de la kig (b), se tiene.



5.3. NOMINACION. A les puntes de apoyo . De designará por los letros mayúsculos A, B, C, D, etc. a los nudes que no tierren apoyos por - los números 1, 3, 3, 4, 5, 6, ... etc. de esta forma los barros tienenDu identificación por (A-1)(A-z)... etc.

Sequin fig (b) anterior se tiene por ejemplo: barros A-A, A-1



5.4. CRITERIO DE SIGNOS. = n la atructura anterior por ejemplo, estorá formo do monera q' la estructura baje efectos de carga: estos barras experimentan esfuezas de distintos tipos par ejemplo la barra A-3 (tracción) la -

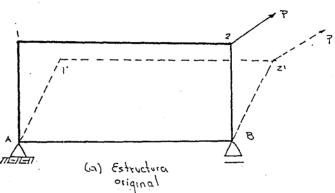
bona 3-4 tambien es tracción mientras q' la banc 4-5 y 5-8 es-

traccion (+) compression (-)

55 DISPOSICION DE LAS BARRAS DE UNA CERCHA? 5 e dice que -

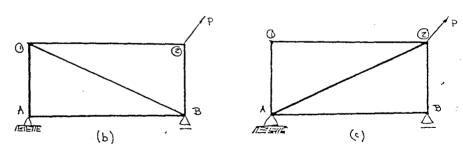
rigida, oi no hay movimiento relativo entre 2 de sus particulas, aparto del cousado por los pequeños deformaciones etásticas que sufre la barra

Pora obtener la rigides se prede colocar una barra do - diferentes modos: asi



No rigido

Si no existe una boira de unión lo estructura se deforma en A-1 2-B, e

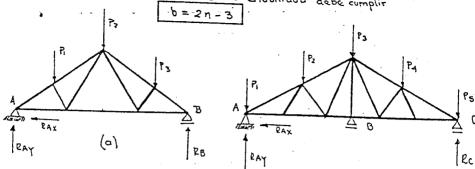


Rigido las estructuras (b) y (c) permanecen rigidas y estables conla incorporación de los barros (1-B) y (A-Z) texpectivamente

5.6. DETERMINACION DEL GRADO ESTATICO: In este tipo de estructuras - se presentan dos formos de-

grado estático.

o) Exterior] depende de Nº de apoyos de una
Estructura
b) Interior] la contidad minima de barras para
mantenar la estabilidad debe cumplir
b = 2n-3

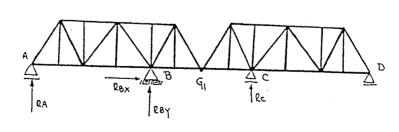


Si se onaliza la estructura (a) se tiene

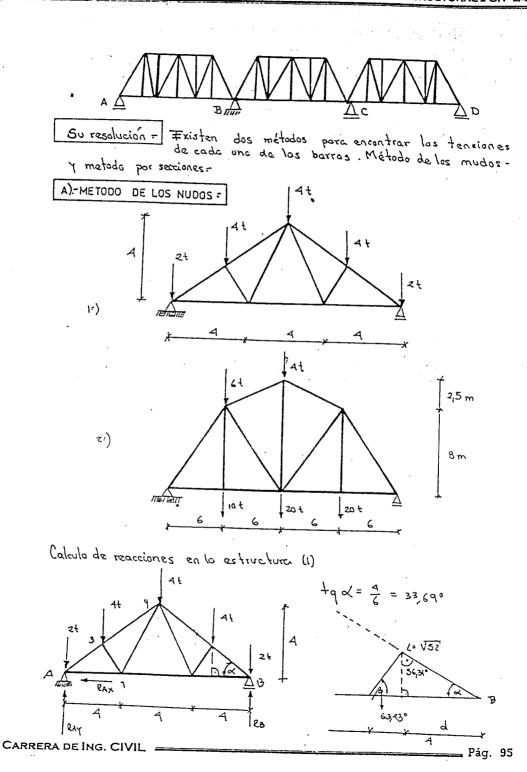
In la estructura (b) se liene

En resúmen la estructura (b) es hiperestático exteriormente e isostatico interiormente por lo tanto no se puede resolver con los ronocimientos do la estática.

Consideremos atro ejemplo.



Istructura 1



$$ZHA = 0$$

$$4 \cdot 3 + 4 \cdot 6 + 4 \cdot 9 + 2 \cdot 12 - 26 \cdot 12 = 0$$

$$26 = \frac{aC}{12} = 8t \Rightarrow Re = Bt$$

$$Cos \alpha' = \frac{d}{\sqrt{52}} = \frac{2d}{\sqrt{52}}$$

$$ZH_{B} = 0$$

$$d = \sqrt{52} \cdot Ccs \left(\frac{33}{69}\right)$$

$$2A\gamma = \frac{aC}{12} = 8t \Rightarrow Re = 8t$$

$$Control = \frac{1}{4} = \frac{3}{2} = 8t$$

$$ZA\gamma = \frac{aC}{12} = 8t \Rightarrow Re = 8t$$

$$Control = \frac{1}{4} = \frac{1}{2} = 8t$$

$$ZA\gamma = \frac{aC}{12} = 8t \Rightarrow Re = 8t$$

$$Control = \frac{1}{4} = \frac{1}{2} = 8t$$

$$ZA\gamma = \frac{aC}{12} = 8t \Rightarrow Re = 8t$$

$$Control = \frac{1}{4} = \frac{1}{2} = 8t$$

$$ZA\gamma = \frac{aC}{12} = 8t \Rightarrow Re = 8t$$

$$Control = \frac{1}{4} = \frac{1}{4}$$

10,817. Son 33,69 - 4 - F34. Son 33,69 + F31. Cas 26,565 = G

0,894. F31 - 0,655. F34 + 2 = G

11

12 EFx = 0

F34. Casx - F34. Casx - F31. Son
$$\theta = G$$

-0,447. F31 - 0,832. F34 + 9 = G

10 solution de (1) y (2) es el resultado

de (1)

F31 = $\frac{0,555. F34-2}{0,894}$

10 -0,447 ($\frac{0,555. F34-2}{0,894}$) - 0,832. F34+9 = G

-0,248. F34 + 0,894

-0,277. F34 = -10

-1,109. F34 = -10

F34 = 9,017. †

T31 = 3,361.†

NUDO (1)

F34

F34

NUDO (1)

F35

F14

F37 = G

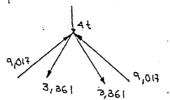
-Fi3 · Sen 63,43° + Fi4 · Sen 63,43° = 0

$$F_{14} = \frac{F_{13} \cdot Sen 63.43^{\circ}}{Sen 63.43^{\circ}} = F_{13} = F_{14} = F_{$$

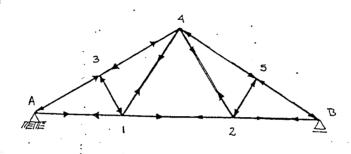
- FIA + FIZ + FI3 · CCS 63,43 + FI4 · CCS 63,43 = 6

-9+F12+2.3,361. Cos 63,43° = 6 => F12 = 5,993[t]

P DOUN



Resumen

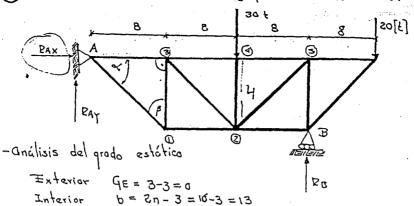


BARRA	TEACCION	COMPRESION	LONGITUD	SIMETEKO
A-1 A-3 1-3 3-4 1-9	5,493	10,817 3,861 710,9 13,861	٩ .	B-2 B-5 B-5 9-5 2,9

CARRERA DE ING. CIVIL

Pág. 98

3:) Calcular las tensianes en las barras par el método de las nudos.



- Calculo de Reacciones

NUO A

(*)

$$\frac{1}{2 \text{M6} = 0} \qquad \text{RAZ.} \ 4 + \text{RAY.} \ 24 - 30.8 + 20.8 = 0$$

$$\frac{1}{4} \qquad \text{EF}_{X} = 0 \qquad \text{RAZ} = 0, \qquad \Rightarrow \qquad \text{RAZ} = 0 \ [t]$$

$$\text{PAY} = \frac{240 - 100}{24} = 3,333 \ [t] \qquad \Rightarrow \qquad \text{RAY} = 3,333 \ [t]$$

$$f_{Q} \propto = \frac{4}{8} \implies \alpha' = 26,565^{\circ}$$

$$F_{A1} = -\frac{3,333\sqrt{80'}}{9} = -7,453' + \Rightarrow \sqrt{7}_{A1} = +7,453 +$$

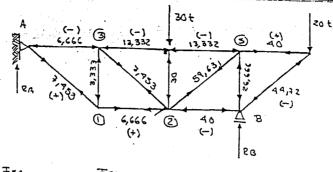
$$Sen \propto = \frac{4}{\sqrt{80'}}$$

$$F_{A3} - F_{A_1} \cdot Cos \propto = C$$

$$\frac{NUDO(1)}{T_{1A}} = \frac{8}{\sqrt{60}} ; \cos \beta = \frac{4}{\sqrt{60}}$$

$$\frac{1}{T_{1A}} = \frac{1}{\sqrt{100}} = \frac{1}{\sqrt{10$$

Carrera de Ing. CIVIL Pág. 100



+54 +

NUDG

 $+1 \xi F_1 = 0$ 26,668 - $F_{32} \cdot \frac{4}{\sqrt{80}} = 0$

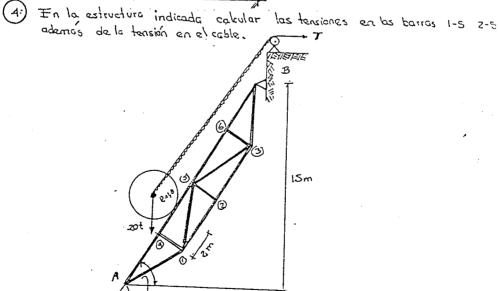
+32 = 59,631 [+]

+ ≥ ₹x = 0

T53

F54 +40 - F52 · 8 =0

F 54 = 13,332 [t]



48°35¹25"

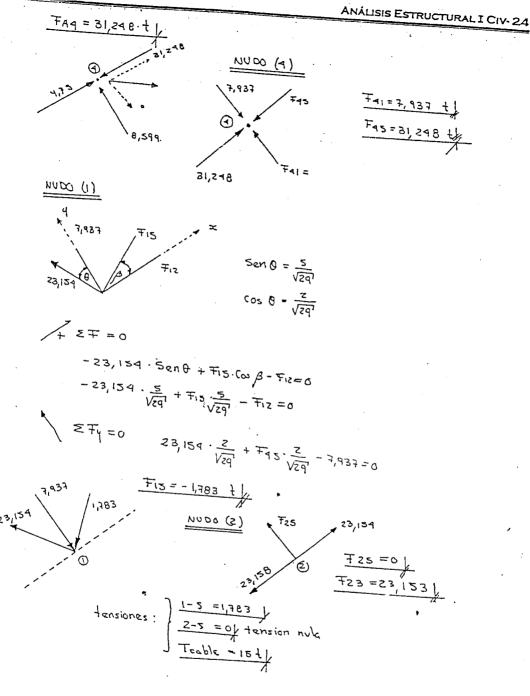
Descomponiendo la fuerza (Pesa de la esfera) en las direccio cortando lo cuerdo tenemos. Tx = 20. Sen 48°59' Tx = 15.700 Fy = 20 cos 48.59' tension del cable: T= Fx => T= 15 + o sea: la fuerza Fy cetus 2m a partir del nudo 4, se puede y debe conver tir carga q'actue en los nudos: luego: len L-003 X EMB=0 0 = E1. PSS , E1 - b 202-1- A3 RA = 13,229.13 20. Co. 40,59° 13,55d-1- BBA . F. CC29 - BBX . 12 = 0 EFX =0 13, 229. SENd - RBI = 0 PBx = 9,9222 t) 92,603-148,879

13,229.7- PBX . 15 20.65 AB, 59

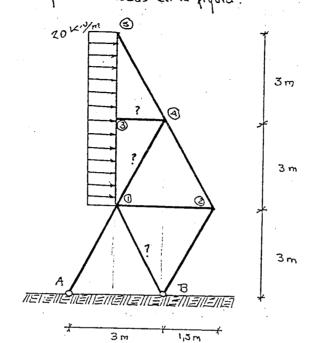
CARRERA DE ING. CIVIL . Pág.102

(ontrol: 13-4,25-13,229 · Cosx =0 2By = - 9,25 . + - combiar de senticlo. Carga q'actua en los nudos PA.S-13, 229.3 = 0 Pq = 7,937 + EMA =0 13,229.2- Ps.5=0 => P5=5,292[t] Insdo: 60x=d'dss f PAX= 13.5end= 9,75 + Pay = 13. Cosd = 8,599 t Sen 3 = 2 $\cos \beta = \frac{5}{\sqrt{29^{1}}}$ NUDO == ETx =0 9,75-FA9-FAICOS B = 0 + = Fy = 0 8,599+ FAI . Sen B = 0

FA1 = -23, 159[{]



(5) Una estructura reticulada esta conformada seguin muestra lafiquira.
Calcular las tensiones de los barras 3-9 1-9 1-8 para las cargas mostrodas en la figura.

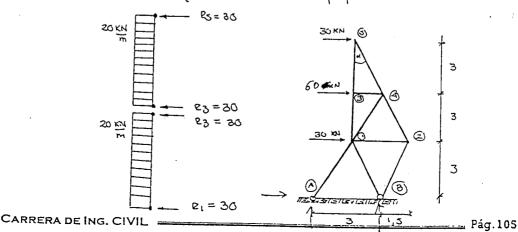


a) Análisis estático

$$\equiv x terior$$
 $\int GE = P_1 - 3 = 0$

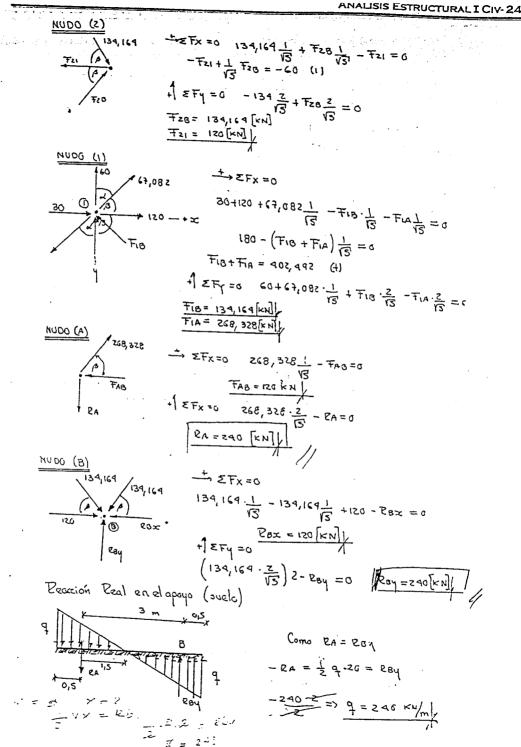
Interior
$$\int b = 2n - 3 = 2 \cdot 7 - 3 = 11$$
 barras
A-B se considera como barra

b) Convertir la carga distribuida en carga puntual.



Sen
$$x = \frac{1}{\sqrt{3}}$$
; $x_1 = x_1 = \frac{2}{\sqrt{5}}$
Cop $x_1 = \frac{2}{\sqrt{5}}$; $x_2 = x_1 = \frac{2}{\sqrt{5}}$
NUDO (5)

 $x_2 = x_2 = \frac{2}{\sqrt{5}}$; $x_1 = x_2 = \frac{2}{\sqrt{5}}$
 $x_2 = x_1 = x_2 = x_1 = x_2 = x_1 = x_2 =$



CARRERA DE ING. CIVIL = Pág.107

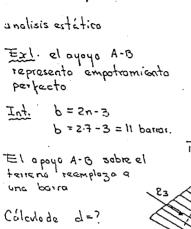
R2== 10 (=0)

Ro = + (d-10)(1/20)

6.) las corgas mostradas en la estructura representan las presiones gercidas debido al rellena de tierra gractuan en la presa A-B-B de la estructura retievlada, colcular los tensiones en las bassas

B

naliseiläaan-kaisii



Presión en el punto A
por concepto de Presiónes

sold 9 = bission on C,

$$\frac{10}{10} = \frac{15}{9} \implies 0 = \frac{8}{10.15} = 12 \text{ kH/m}$$

Calculo de resultantes Ri=

$$E_1 = \frac{1}{2} |0.8| = 40 [kN]$$

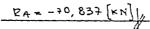
 $E_2 = 10.\sqrt{20} = 49,721 [kN]$

ZMA=0 40.6667 + 44,721 *2,236+11,18.1,491-284.4=0 287 = 95, 837 [KN]],

Para hacer momentos en el ponto B se bebe encontrar las componentes Ex y Ry de los fuerzas Rz y Rz respectivamente

Sen
$$d = \frac{z}{\sqrt{s}}$$
 $40.467 + 10\frac{4}{3} + \frac{1}{3}$
 $40.2.5.3.33$

1 40.2.5.33 -20.3+ Pq .4 =0



44,721

____ Pág.108

40+10+40-RBX = 0 => BBX=40[KN] la verdodera reaccion en el piso sera.

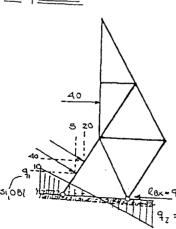
 $\frac{x+\frac{x}{2}}{4!} = \frac{4 \cdot x + 4 \cdot x}{4 \cdot x} \quad (3) \quad \stackrel{7}{=} \quad$

 $\frac{x + \frac{1}{x}}{x + \frac{1}{x}} = \frac{1}{x} \implies \frac{3x}{x + \frac{1}{x}} = \frac{3x}{x + \frac{1}{x}}$

$$\frac{D_{e}(z)}{1z-3x} = q_{z} = 0 \quad q_{z} = \frac{3e_{3},348}{1z-3x}$$

$$= \frac{3e_{3},348}{1z-3x}$$

En(3) $\frac{283,348}{(3x)^2} = \frac{383,348}{(12-3x)^2}$ $X^2 + 22,668 \cdot x - 45,336 = 0$



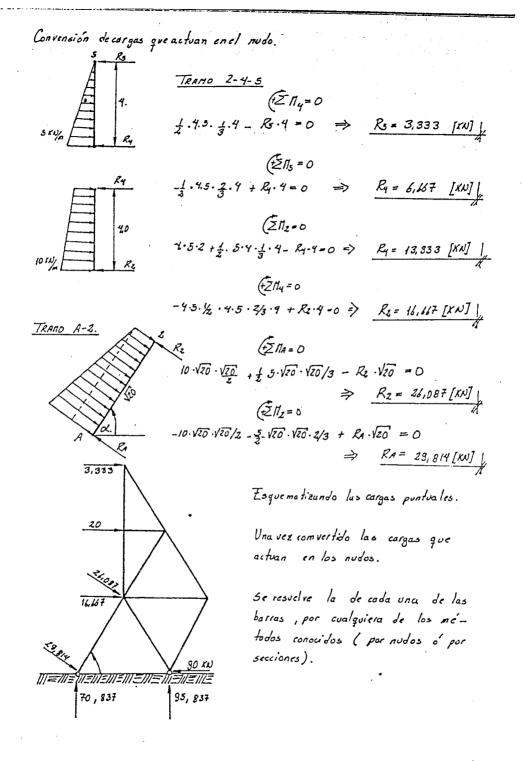
Begun la fig:

$$42.834 = \frac{7}{7} = 4.83 = 4.8806$$

$$95,831 = \frac{1}{2} 92(4-x+\frac{4-x}{2})$$

$$\Rightarrow \frac{2q_1}{3x} = \frac{2q_2}{12-3x} \Rightarrow \frac{q_1}{3x} = \frac{q_2}{12-3x}$$

$$= \frac{283,398}{3x}$$



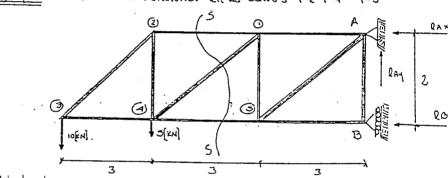
B- POR SECCIONES - El "método de los secciones" se utiliza para determinar los tensiones q'actuan en cada barra de uno estructura

retirulada. Esta basada en el principio de gi si una estructura retirulada se escuentra en "Equilibria" entonces cualquier parte de ella lo esta también on equilibrio.

El métode consiste en cortar con una sección imaginario (8-5) de la figura, de esta forma quedo dividida en 2 partes, al cortar se reemplaza por-las fuerzas desconacidas pata quilo estructura permanasca en equilibrio estático.

Pora cortar o aislar la estructura, se dobo esceger una sección que posé a travez de no més de 3 miembros, cuyas frazos se dosconscen, por lotanto se prodoaplicar las tres ecraciones fundamentales de la estática.

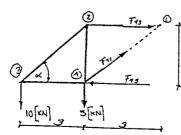
Elemplo: Calcular los tensiones en las barros 1-2 1-4 9-5



Cálculo de reacciones:

$$ZMB = 0$$
 $-10.9 - 5.6 + 20.2 = 0$
 $ZB = 60[KN]$
 $PA = x - 60[KN]$

Si cortamos en la serción (s-s) se tiene:



$$745 = \frac{60+13}{2} = 37,5 \times 745 = 37,5 \times 74$$

CARRERA DE ING. CIVI

., Pág. Ill

 $\int Sen \, d = \frac{2}{\sqrt{3}} \qquad \cos d = \frac{3}{\sqrt{5}}$ Z ZHA=0 60.2 - Fsq. 2 - Fig. Son x. 3 = 0 170 - F54. Z =14.3=0 (1) - Fiz. 2 - Fia. 3 - 2 - Fia. 2 - 3 + 60.2 = 0 -2. Fiz - (6 + 6) Fi4 + 126 = 0 (2) De (1) 4 (2) Calcular las tensiones de las barros 8-8 y 2-6 del puente mestrado en la fiquia. GE Ri-E =0 GEs: b=2n-3 + 3[KN] Peacciones de apoyo: 8.10 +3.15 - 56.50 = 0 => 63 = 4,32[KN] BAY .50 -8.10 -3.5 =0 => BAY = 3,55 [KN] Si cortamos en la serción (A-A) se tiena. Send = 5 : Cos x = 4

CARRERA DE ING. CIVIL

Pág.112

Luego: (Z110 = 0 > 4.75 = 5 - 3.10 - 74. 4 .10 - 74. 5. 4 = 0

$$23,15-30-762\left(\frac{40}{V41}+\frac{20}{V41}\right)=0 \Rightarrow 762=-0,667[xn]$$

$$4m$$

$$75m$$

$$765=0$$

$$765=\frac{2}{V29}$$

$$765=\frac{2}{V29}$$

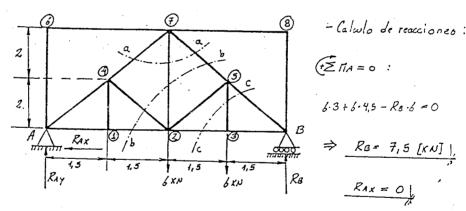
$$765=\frac{5}{V29}$$

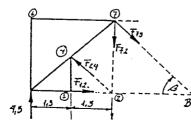
(Son B = 2 ; Cos B = 5

 $F_{LS}\left(\frac{2.5}{VZ9} - \frac{ZO}{VZ4}\right) = 10,813$

$$\Rightarrow \qquad \boxed{F_{is} = -5,853 \ [in]}$$

(3-) Determiner las tonsiones en las barras 4-7; 2-7 y de 5-8, 2-3 indicar si se encuentran en tracción o en compresión.

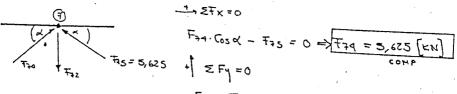




51: Sen B = 4; Cos B = 3

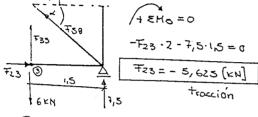
$$\Rightarrow \quad \overline{7}_{15} = -5,625 \left[XN \right]$$

Ahara considerando el equilibrio en la serción (a-a) tendremos:



- F72 + F74 · Send + 5625 · Send = 0

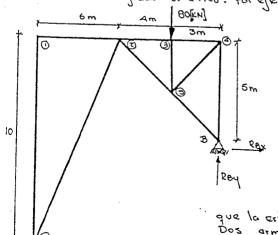
- Fiz + 5,625 · 4 + 5,625 · 4 = 0 | Fiz = 9 | KN tomando la sección (3-3) o (c-c) de la figura antexior se tiens



$$7 = -\frac{3.5 \cdot 5}{4} = -9.375 \times 10^{-3}$$

In algunos configuraciones de algunic estructura redicu-57: ARMADURAS CONECTADAS=

desconocidos aparentemente no cumple con los más de 3 reacciones condiciones del grado ertático. For ejemplo.

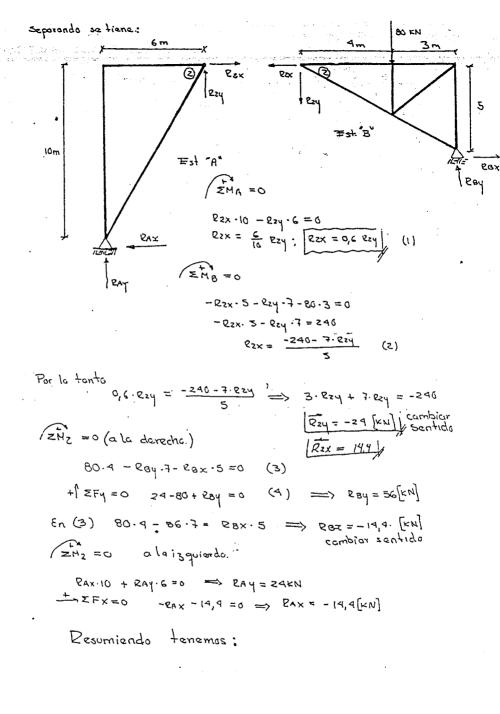


Análiziz del grodo estático

Cumple. Interior: b = 2n-3=

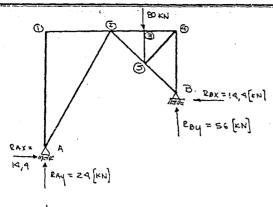
10 Barros pero una inspección suidadosa de la figura mala

que la estructura consiste realmente de Dos armoduras separador que comporten una junta nudo común en 3 por la tanto

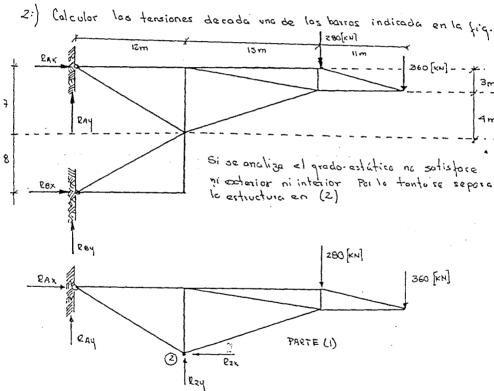


ATRAS

CARRERA DE ING. CIVIL Pág.115

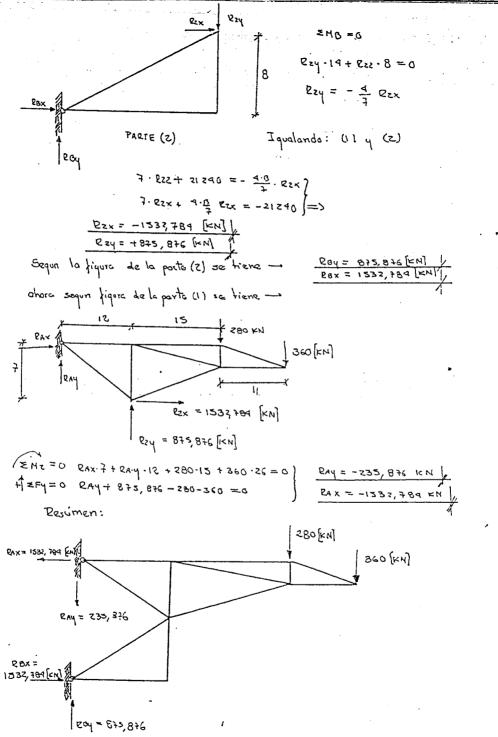


Uno vez encontrados los reacciones. de apoyo, se pueden encontrar los tensiones en cado barray



 $-e_{2}y - 12 + e_{2}x - 7 + e_{3}x + e_{5}x + 360 \cdot 38 = 0$ $2zy = \frac{7 \cdot Bzx + zi240}{17}$ (1)

ZMA = 0



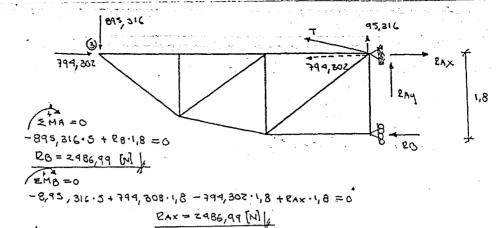
CARRERA DE ING. CIVIL Pág. 117

Hallar los tensiones en las barras 5.0 m 1,5 PAY 800 [H] 1,8 In el nudo 3 se produce reacción debido a la carga de 800 [N] y la tensión del cable T. tox = 0,6 = 0 = 6,84280 Send = 0,119145 Cod = 0,992877 [N] 505,4PF = x 201.008 = xT Ty = 800. Sen a = 95, 316 [N] $[N]\cos = T$ 0,6 1143 BXX I = O, C. Send Lucgo FBP1 FO,0 = IX T = 0,6. Cos 2 9 = 0,595726 - RBy · 0,6+95,316 · 0,671987 F 199,302-0,595726 = 0 234 = 895, 316 N 5 Tx = 0

799,302-83x = 0 => R3x = 794,302 [N] /

Istos, juezas, actuan en el punto 3 que es vértice de la estructura reticulada.

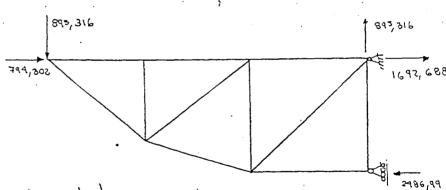
Pág.118 CARRERA DE ING. CIVIL



+ (x Fy=0

PAY + 95,316 - 895,316 = 6 PAY = 800 [N]Control: $\rightarrow ZTX = 0$ $794,30 + PAX - 794,362 - PG = 0 <math>\Rightarrow 0 = 0$ ox!! 11 = FY = 0 $PAY - 895,316 + 95,316 = 0 <math>\Rightarrow 0 = 0$ ox!!

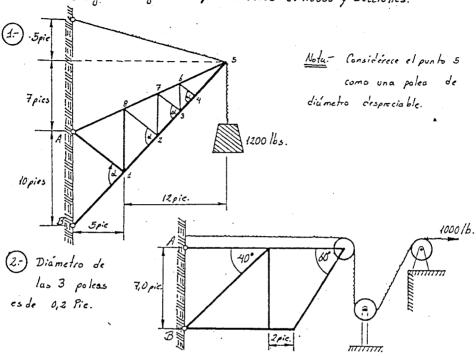
Resumen:



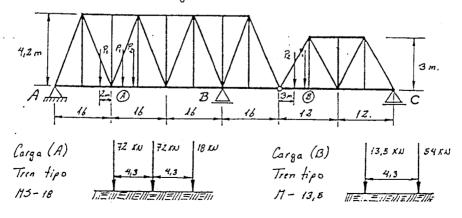
A portir de los rexciones. de apayo y cargos en los nudos se puede aplicar cualquiero de los métodos paro calcular lo tensión en las barros.

PROBLEMAS PROPUESTOS

Resolver los siguientes ejercicios por el método de nudos y Secciones.



(3-) Calcular las tensiones de las barras 2-11 y 8-18 cuando 2 camiones estan estacionados según muestra la fig.



MARCOS PLANOSOS ECCIONOSTOGIA 6,1: DEFINICION - In esta sección se considerate estructuras de miembros

V S. LEGISTER ST. CO. 1508 ECONOMICOS Alento Campos No 189

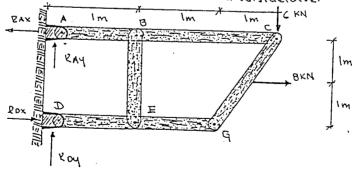
interconectados quo sotisfecen la definición de una armadura o sea qui no cumplen con los condiciones básicas de cerchos a armadures trianguladar.

A estas estructuras se denominan "Bastidores" si estan dizeñados pora permanecer en reposo al soportar eargas, y máquinas si es ten disencedo: pero moverse y aplicar corgas.

En este copítule, se presente el onálisis de fuerzas de erfructuras más camplejas llomados "manos planos", los características bá sicos de un marco plano, á simplemente marco" Son:

- a) todos los miembros selocalizan en un solo plana
- b) todos los fuerzas gloctuan sobre esta estructura quedan en el planot del mismo
- e) No hay restricción en la forma en qui se aplica los cargas 'sobre los miembros del marco l'estas preden estar en los monoccionas, en el tramo, e inclusiva pue
- dan sex cargas de cualquier tipa. A veces la extructura completa es estáticamente indeter miroda, pero sedebe determinar tontos reacciones sean posibles, Luego se analizan diagramos de elementos indi viduales.

6.2; ANALISIS DE LA ESTRUCTURA COMPLETA :-Sea par elemplo la estavatura a considerarse.



- 1) In la estructura se presente 4 reacciones de apoyo RAY, RAX, ROY, ROX por la tanto es estáticamente indeterminado
- 2.) las cargas no actuan enlos nudos, por lo tanto no partenece al campo de los estlucturos reticulados.

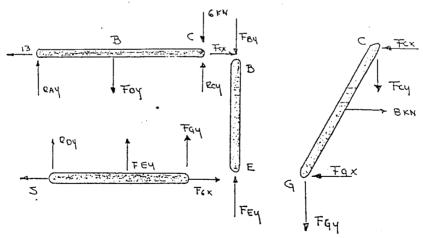
Hociendo uso de los tres ecuaciones fundamentales de la estática pale decir.

Se tiene: pero sin embargo, si observamos que la rectas de occión de tres evaciones se cartan en al punto A, por lo tanto

$$-20x \cdot 3 - 8 + 6 \cdot 3 = 0 \implies 80x = \frac{10}{5} = 5 \left[\kappa N \right]$$

Aunque no se puede determinar PAY y Poy, estas se determinan - avadizando damentos individualos.

63. ANALISIS DE LOS ELEMENTOS. El siquiente poso es dibyor los diagra mos decuerpo libre de los elementos q' constituyen la estructura completa.



In estos condiciones coda uno de sus elementos debon estar en equi librio estático.

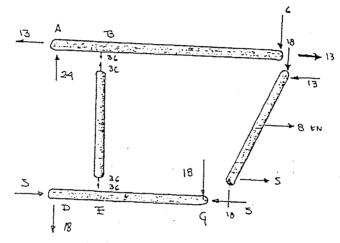
Vale decir

6,4 MIEMBROS DE DOS FUERZAS. En la figura anterior ze puede notarque el miembro BE es un miembro de DOS FUERCAS por lo q'este esta sometida a dos fuerzas oxiales Fry y Fey en lasconociones By E respectivemente liquales en magnitud y de sontido -Detector los miembros de DOS FUERZAS en este tipo de estructuros y dibojar sus diagramas de cuerpolibre, reduco el Número de incognitos por determinar y simplificar el onalisis. 6,5 CARGAS APLICADAS EN COS NUDOS- Cuando una corga se aplica en un nudo (Junta) surge una progunta. d Donde ze colore la carga econdo se dibyjan los diagromas do cuerpo libre? la respuesta es sobre cualquiera o sea puede actuar sobre el elemento -ABC & sobre al elemento CG. Paro detector errores en las diogramos de cuerpo libre estasdeben anularse con las fuerzos del otro extremo del elemento, para reproducir la estructura original. Porlo tento en la Barra ABC, se tiene: +> EFx=0 ; -13+ Fcx =0 TCX = 13 KN ademós en la borro DEF EFX=0; S+FGX=0 FGX=-BKN enla barra GC se tiene: F 97 = -1816H ademas en la barra, ABC: ZMB= CARRERA DE ING. CIVIL Pág. 123

5ME = 0;

Finalmente:

Es neserario hacer un resumen de la fuerzos en cada nudo ó juntas



los reacciones de apoyo Son:

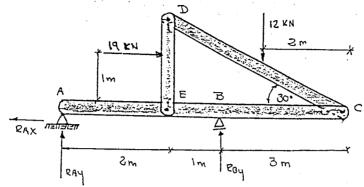
$$\frac{P_{Ax} = 13}{P_{Ox} = 3} \Rightarrow \frac{P_{Ay} = 2q}{P_{Oy} = 18}$$

Existiendo equilibrio en lor nudor.

Comprobación -

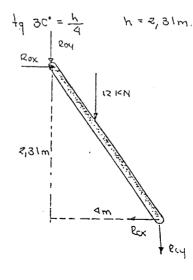
Per otra parte los juerzes en los nudos o juntos sinuen para diseñer el posador del nudo.

(1) Hallar las fuerzos en todas los juntas. del marco indicado.

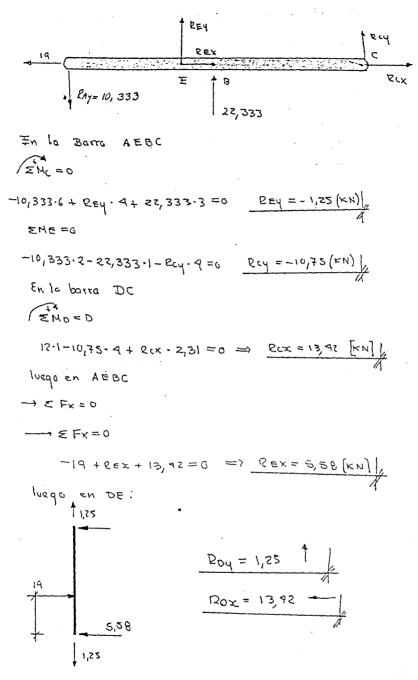


1.) Reacciones de apoyo

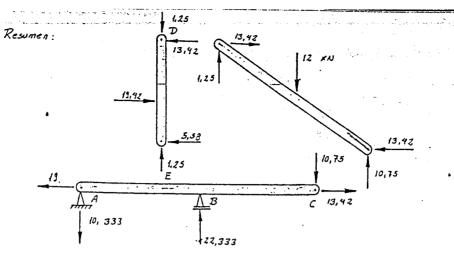
Separando par barros. Bossa DE:



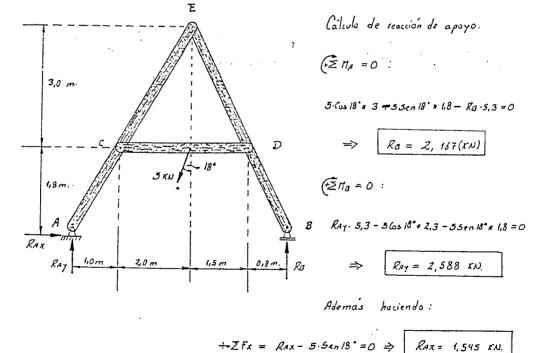
RAX = 19



CARRERA DE ING. CIVIL



3. Hallar las componentes de las fuerzas que actuan sobre los pasadores de la maxima fuerza?



CARRERA DE ING. CIVIL

(I)

🚅 Pág.127 🕠

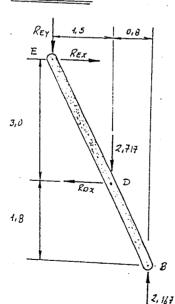
Descomponiendo en barras.

4.755.2 - Roy + 3,5 = 0

$$\Rightarrow \frac{Roy = 2,717 [x\mu]}{4}$$

$$\Rightarrow Rox - Rex = 1,545 \dots (1)$$

BARRA : EDB



$$\Rightarrow \qquad \qquad \qquad \mathcal{R}_{PX} = 0,303 \, (x_{U})$$

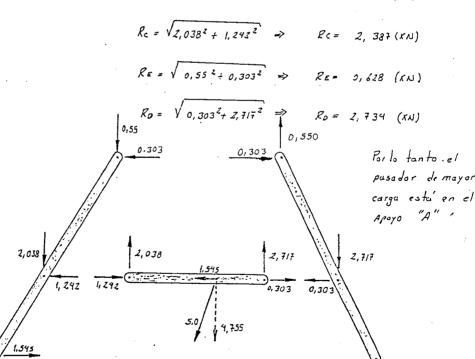
$$-R_{EY} - 2.7/7 + 2.167 = 0$$

Enla barra EDB: (ZIB =0; REx. 4,8 - (-0,55) x 2,3 -2,717 +0,8 -0,307 x 1,8=0 REX= 0,303 (XN) BARRA: AC-E:

En esta barra ya se puede Verificar haciendo ZFx además : ZFy de tal forma que se cumple.

Las cargas enlos pusadores se encuentran por:

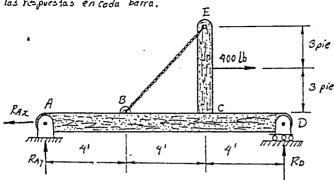
 $RA = \begin{cases} 2.588^2 + 1.595^2 \end{cases}$ Ra = 3,014 (XN)



CARRERA DE ING. CIVI

4. Determinar las fuerzas sobre el elemento ABCD mostrado, prescritando las respuestas en cada barra.

U



Calculo de Reazciones de apoyo:

$$\stackrel{+}{=} \Sigma \overline{T}_{X} = 0 \Rightarrow -RAX + 400 = 0 \Rightarrow RAX = 400[1b]$$

$$\stackrel{+}{=} \Sigma \overline{\Pi}_{A} = 0 ; 400 \times 3 - Ro * 12 = 0 \Rightarrow Ro = 100[1b]$$

$$\stackrel{+}{=} \Sigma \overline{\Pi}_{D} = 0 ; RAY * 12 + 400 * 3 = 0 \Rightarrow RAY = -100[1b]$$

Tomando como elemento cada una delas barras por separa do.

BARRH E-C

Rey

$$\frac{Rex}{400 \text{ lb}} = Rcx \cdot 6 - 400x3 = 0 \quad \Rightarrow \quad Rcx = 200 \text{ [lb]}$$

$$\frac{Rex}{400 \text{ lb}} = Rcx \cdot 6 + 400 \cdot 3 = 0 \quad \Rightarrow \quad Rex = 200 \text{ [lb]}$$

$$\frac{Rex}{400 \text{ lb}} = Rcx \cdot 6 + 400 \cdot 3 = 0 \quad \Rightarrow \quad Rex = 200 \text{ [lb]}$$

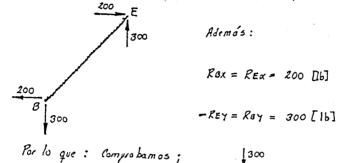
⇒ | Rcy = 300 [16]

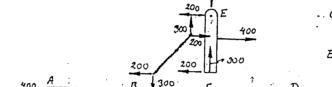
(ZMB = - 100 #4 + Rey #4 - 100 * 8 = 0

CARRERA DE ING. CIVIL Pág. 130

De la misma forma si hacemos:

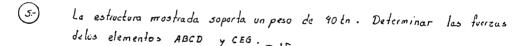
Fuerza en la cuerda será: si Rey = Rey = 300 [16]





.. 0 Sea:

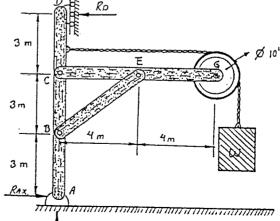
Existe estabilidad !! ox!!



RAY

1º Se defermina las reacciones de apoyo

$$\Rightarrow \qquad Ro = 36, 12[tn]$$

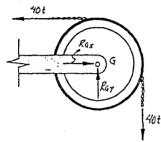


CARRERA DE ING. CIVIL

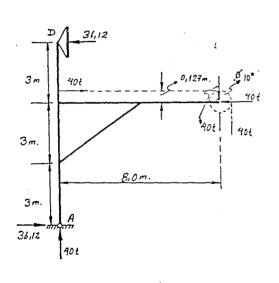
🗕 Pág. 131

De la misma forma :

Calculo de reacciones en el punto G.



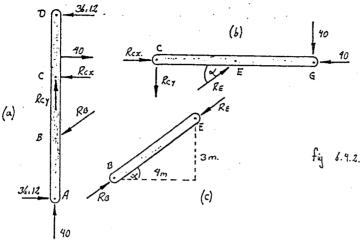
2º Diagrama de cuerpo libre :



Comprobación de las reacciones.

Como se puede rer se verifica. las icacciones de apeyo esto significa que la estructura está en equilibrio.

Diagramas de cuerpo libre en cada una de las bairas.



De la Laria C-E-G se tiene:

Rcy = 40 t.

 $RE = 133,33 + | donde: 3 < n < = \frac{3}{5}$

-Rcx = 66,67 t

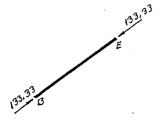
con (00 x = 4

17 además

REY = 80,0 t.

Ahora analisemos para la barra E-B y ABCD.

Por la tercera ley de Newton. en la barra B-E setiene:



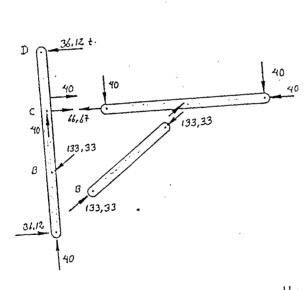
Par lo tanto :

Ro = 133, 33 t.

En la barra. ABCD. tenemos:

$$36.12$$
 $+7 \Sigma T_{X} = -36, 12 + 40 + Rx. -106, 67. + 36, 12 = 0$
 $Rex = 66, 67 t.$
 $Rey = 80$
 $Rey = 40 t.$

Ahora diagramando nuevamente la estuctura tenemos:

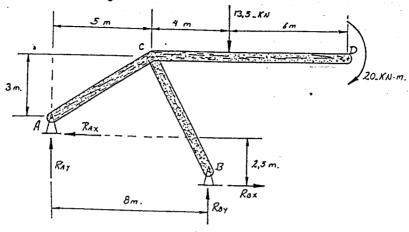


En la ligura anterior se poede observar que existe equilibrio estático.

La tension máxima esta enla barra BE, osea en los nudos ByE.

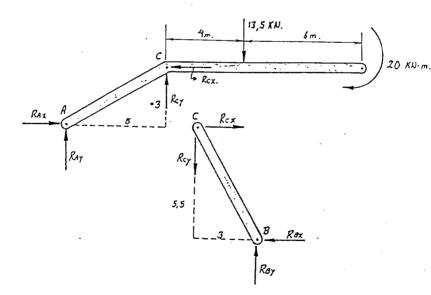
Pág.134 CARRERA DE ING. CIVIL

Hallar las fuereas del pasador, y las reacciones de apoyo; en el diagrama Indicado en la figura.



Existen dos reacciones en A (RAX; RAY), y dos reacciones en B (RBX; RBY) por lo tanto la estructura es indeterminado, por lo que sola mente se cuenta con tres ecuaciones.

Por lo tanto separando la estructura en miembros de cuerpo libre, se tiene:



(<u>)</u>

En la fig anterior considerando la barra C-B se tiene.

$$(+ \sum \Pi_{C} = 0 , 5.5 \cdot R_{BX} - 3 \cdot R_{BY} = 0 \dots (1)$$

Adema's:
$$Rox = Rcx$$
 . $Roy = Rcy$ $(**)$

Porno existir más corgas enel tramo.

Enla barra A-C-D, se tiene.

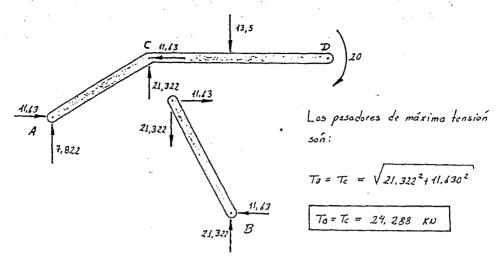
Reemplazando (xx) setiene:

Resolviendo las ecuaciones (1) y (2) obknemos:

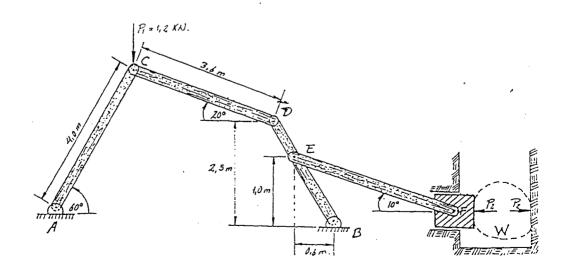
$$R_{BY} = 23,322 (KU)$$
 $R_{CY} = 1,322 [KN]$

Haciendo:

Comprobación :

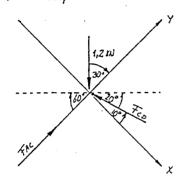


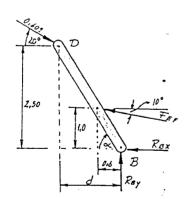
7. La sigle figura indica un sistema de figación para sujetar una pieza entre dos paredes. Una fuerza P1 se aplica en el punto C, a efectos de esta fuerza se se produce una fuerza de compresión P2 en el recipiente; esta fuerza sujeta el cuerpo W, además se supone que la guia o el émbolo es lisa sin efectos de fiscción. Si P1 = 1,2 KN, cual será la fuerza resultante P2 de compresión?



Solución:

- 1-) Todos los miembros de la múguina excepto D-B son burras de armadura.
- 2-) Si adoptamos un sistemu de coordenadas (indicado en la fig). Se tiene:



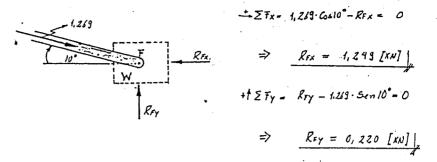


$$\frac{0\rho. Auc.}{\sqrt{g}} = \frac{1}{0.6} \Rightarrow \frac{\alpha = 59.036^{\circ}}{\sqrt{g}}$$

$$3i: \quad 4g\alpha = \frac{2.5}{d} \implies \frac{d = 1.50 \, \text{m.}}{4}$$

4º) Diagrama de cuerpo libre del émbolo.

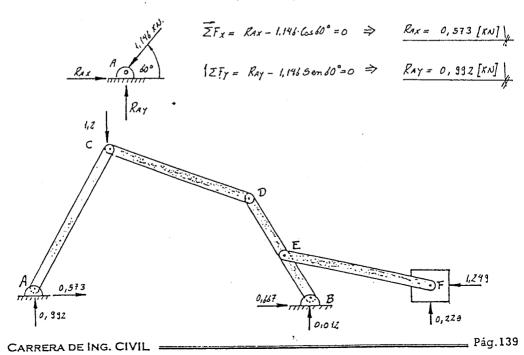
(3)



Por lo tanto Rex = 1.249 xN, es la fuerza (que) Pz que ejene W, o sea la fuerza de compresión.

RFY = 0,22 [KN] es la fuerza normal alémbolo que se requiere lubricar para disminuir la fricción.

5.) Calculo de las reacciones y su comprobación.



Fuerza en los pusadores será:

$$A = 1.198 [KN]$$
 $D = 0.603 [KN]$ $Por lo tonto, la fuerza$

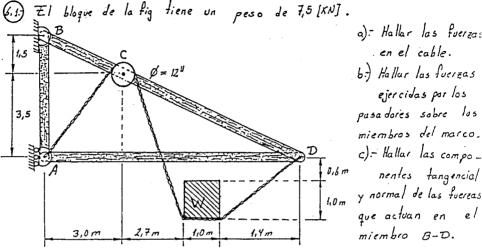
$$máxima Ey F = 1.268 [KN]$$
 $E = 1.260 [KN]$ $T = 1.268 [KN]$

60) Reloción de carga: (P*)

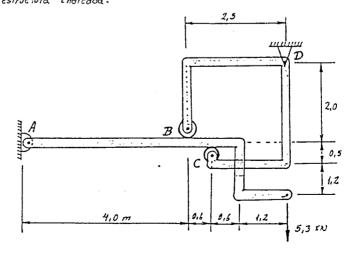
$$P^* = \frac{P_3}{P_1} \Rightarrow P^* = \frac{1,244}{1.2} \quad \text{on} \quad P^* = 1,037$$

Conclusión: Como se verá no hay mayor imcremento de fuerza de comp: ;
por lo tanto se debe modificar de la estructura.

PROBLEMAS **PROPUESTOS**

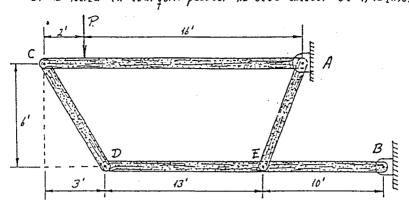


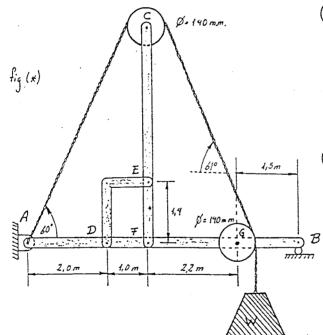
- a) Hallar las fuerzas en el cable.
- b. Hallar las fuerzas ejercidas par los pasadores sobre los miembros del marco. c) - Hallar las compo_ nentes tangencial
- Con los resultados del inicio e), verifique que el miembro B.D esta en equi librio
- (1,2) Encontrar todas las fuerzas que actuan en los pesadores de estructura indicada.



6,3-) Hallar el valor máximo P que puede soportar mediante el musco de la fig.

si la fuerza en cualquier pasador no debe exceder de 1,45 [XN].

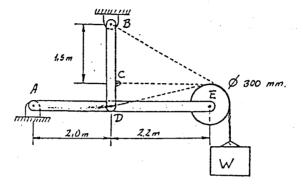




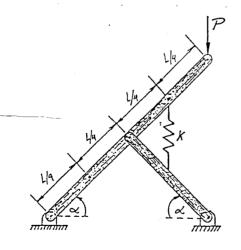
6.4.-) Si W=4780 Kg masa en la estructura mostrada en la fig (*). Calwlar las fuerzas ejercidas en los pasa dores.

(6.5.) En la fig (*) la polea quese encuentra en G.
debe soportarse temporal.
mente en F.
d Iste apoyo dará
estuerzos mayores que
el método original.?

(6.6) Si W= 8000 lb y la conexión se puede realizar tanto en B, C, y D. Encontrar las fuerzas ejercidas en los pasadores para cada posición de carga. ¿ Cual de las conexiones es más favorable?



(6,7:) Si la longitud del resorte sin estirar es Lo. Demostrar que si el sistema está en equilibrio, el ángulo X satisface la sigle relación:



Sen $\alpha = 2 \cdot \left[\left[\left[-\frac{2P}{K} \right] \right] \right]$

∞CÈNTROS DE GRAVEDAD



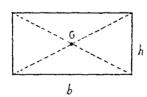
7,1 GENERALIDADES

En este capitalo se estudiará el metodo para determinar la ubicación del centro de gravedad (G) y el centro de masas de

un sistema de particulas discretas. Lurgo se hará extensiva su aplicación aun cuerpo de forma arbitraria. El mismo procedimiento de análisis se empleará, para determinar el centro geométrico ó centroide de LINEAS, AREAS y YOLUNENES. Una vez ubicado el centroide se explicará como obtener el área y Yolumen de una superficie de revolución. que son muy aplicados en el campo de la ingeniería.

7.2: CENTROS DE GRAVEDAD DE AREAS REGULARES Y SIMETRICAS

El centro de gravedad de áreas regulares y simétricas (fig. geométricas concidas) tales como : rectangulos, cuodrados, circulos, etc. coinciden con ou centro geométrico así:





7.2,1 Momentos de Primer Orden :

Si se tienc por ejemplo un óreo cualquiera, referido a un sistema de ejes cartecianos usu vez

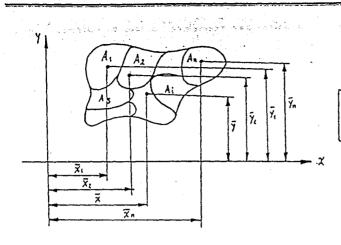
esta puede subdividirse en varios áreas conocidas R1, A2, A3,.... Ai,...An. . Se. llama momento de primer orden: " Al producto de dicha al eje conciderado"

Asi:

 $S_X = A_1 \cdot Y_1 + A_2 \cdot Y_2 + A_3 \cdot Y_3 + \dots + A_i \cdot Y_i + \dots + A_n \cdot Y_n.$

En resumen:

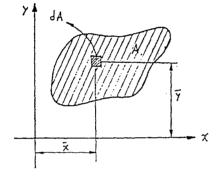
n 5x = \(\sum_{i=1} \) Ai-Yi



En forma similar con respects al aje "y" será:

$$S_{\gamma} = \sum_{i=1}^{n} \chi_i A_i$$

Por otra parte si un área definida. por el contorno Y = f(x); se lleva a un elemento infa nitesimal se tiene:



$$\Rightarrow d S_{x} = y dA$$

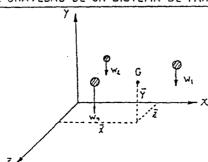
$$S_{x} = \int y dA = \int S_{x} = \int_{A} y dA$$

En forma similar: $S_Y = \int_A x dA$.

Donde :

3x y 5y, se denominan momentos estáticos de primer orden respecto a los ejes X e y respectivamente.

7,3. CENTRO DE GRAVEDAD DE UN SISTEMA DE PARTICULAS:



Bi consideramos un sistema de "n" particulas fijas contenidos en el espacio como se mu estra. en la fig anterior. Los posos W1, W2 y Wn. forman on sistema de fuertas

paralelas que pueden ser reemplazados por una fue fuerza única. WR. (como un peso único que reemplace a todo un sistema.) que actua. en un punto único G, que esel punto de aplicación que tiene por coordena das. $\bar{\chi}$, $\bar{\chi}$, \bar{z} ; A este punto se llama. "Centro De Gravedad" (G.). Para conocer sus coordenadas, se debe aplicar los principios estudiados en capitulos anteriores.

Se tiene enfonces :

$$\bar{\chi} \cdot W_R = \bar{\chi}_1 \cdot W_1 + \chi_2 \cdot W_2 + \cdots + \chi_{i-W_i}$$

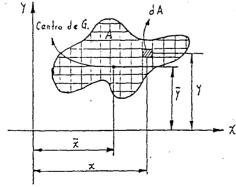
En forma resumida se tiene:

$$W_R = W_1 + W_2 + \cdots + W_i = \sum W_i$$

$$\bar{x} = \frac{\sum x_i \cdot w_i}{\sum w_i}$$

En forma similar:
$$\overline{y} = \frac{\sum y_i \cdot w_i}{\sum w_i}$$

$$\bar{z} = \frac{\sum z_i, W_i}{\sum W_i}$$



de densidud constante de tiene según la figura.

El centro de graredad de una placa, cascarón etc., puede determinarse subdividiendo el área en elementos diferenciales dA= dx.dy y calculando los momentas estáticos de estos elementos de área con respecto a los ejes cordenados, llamados:

CARRERA DE ING. CIVIL

Pág 146

.../ 1

ان

Además. dA = dx.dy

In lesumen:
$$\bar{Y} = \frac{\int \int \gamma dx \cdot dy}{\int \int dx \cdot dy}$$

en forma similar: $\bar{x} = \frac{\iint x \cdot dx \cdot dy}{\iint dx \cdot dy}$

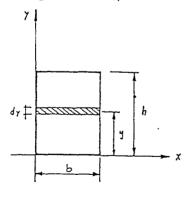
Si tenemos un ocea enel espacio se tiene:

Se aumenta una tercera coordenada :

Ejemploo:

(A) ~

1. Demostrar que el centro de gravedad de un rectangulo es. by h z respectivamente.



En la figura reclangular de lados by h setiene dA = b.dy.

Aplicando el concepto por definición, se tiene:

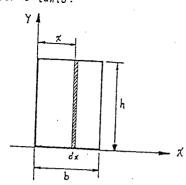
$$A\bar{\gamma} = \int \gamma dA$$
; $\bar{\gamma} = \frac{\int_{a}^{b} \gamma \cdot b \cdot d\gamma}{4}$ pero $A = b \cdot h$.

Enfonces:

$$\overline{y} = \frac{b\left(\frac{\eta^2}{2}\right)_0^h}{b \cdot h} = \frac{\cancel{b}h^2}{\cancel{2}\cancel{b}\cancel{2}} \Rightarrow \overline{y} = \frac{h}{\cancel{2}} I_{q,q,d}$$

Del mismo modo podemos demostrar para Z.

Por lo tanto:



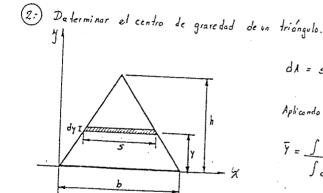
Aplicando la definición:

$$dA = hdx$$
; $\bar{x} = \frac{\int_{0}^{b} x dA}{A} = \frac{\int_{0}^{b} x h dx}{b \cdot h}$

Se liene:

$$\bar{x} = \frac{h(x^2)^b}{b \cdot h} = \frac{h \cdot b^2}{2 \cdot b \cdot h}$$

$$\overline{Z} = \frac{L}{Z}$$
 l.q.q.d.



dA = sdy además: $A = \frac{1}{2}bh$.

 $\overline{Y} = \frac{\int Y dA}{\int dA}$ (%) hallamos 5 por semejanza de triungulos.

$$\frac{1}{5} = \frac{1}{h-y} \implies 5 = \frac{1}{h} (h-y)$$

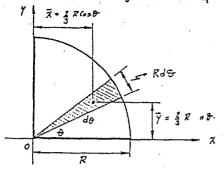
Reemplazando en (*) el valor de 6:

$$\frac{\overline{y}}{\int s \, dy} = \frac{\int_{a}^{h} \frac{h}{h} (h-y) \, dy}{\int_{a}^{h} \frac{h}{h} (h-y) \, dy} = \frac{\frac{h}{h} \int_{a}^{h} \frac{h}{h} (h-y) \, dy}{\frac{h}{h} \int_{a}^{h} (h-y) \, dy}$$

$$\overline{\overline{y}} = \frac{\left(\frac{h}{2} y^{2} - \frac{1}{3} \frac{y^{3}}{a}\right)^{h}}{\left(hy - \frac{y^{2}}{2}\right)^{h}} = \frac{\frac{1}{a} h^{3}}{\frac{1}{a} h^{2}} \Rightarrow \overline{\overline{y}} = \frac{1}{3} h$$

Lo cual significa que el centro de graredad de un triangulo se encuentra a 1 h de la base 4 a una distancia de 2 h del vértice.

3- Localizar el centro de gra redad de 4 de circunferencia, según muestra la fig.



Hay varias formas de exoger un elemento diferencial, en este caso se excogerá un elemento diferencial triangular; este elemento ticne su centro de gravedad G. cuyas coordenadas son:

\$\overline{\chi} \cdot \cdo

00 dA = 1 RRd8 = 1 RZd6

Utilizando definiciones se liene :

$$\vec{\lambda} = \frac{\int \vec{x} dA}{\int dA} = \frac{\int_{0}^{\vec{x}} \frac{1}{3} \cos \theta \cdot R \cdot \frac{1}{5} R^{2} d\theta}{\int_{0}^{\vec{x}} \frac{1}{3} \cos \theta \cdot R \cdot \frac{1}{5} R^{2} d\theta} = \frac{\cancel{\cancel{x}} \cdot \cancel{\cancel{x}} \cdot \cancel{$$

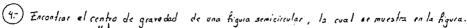
$$\bar{\chi} = \frac{1}{3}R\int_{0}^{\frac{\pi}{2}}(\cos\theta \,d\theta) = \frac{\frac{1}{3}R\left(5\cos\theta\right)_{0}^{\frac{\pi}{2}}}{\left(8\int_{0}^{\frac{\pi}{2}}(\cos\theta)^{\frac{\pi}{2}}\right)} = \frac{\frac{1}{3}R}{\frac{\pi}{3}} \Rightarrow \bar{\chi} = \frac{4R}{3\pi}$$

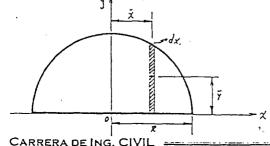
De la misma forma :

$$\overline{Y} = \frac{\int \overline{Y} dA}{\int dA} = \frac{\int_{0}^{\pi_{i}} \frac{1}{4} R S c n \overline{\Psi} \cdot \frac{1}{4} R^{2} d\overline{\Psi}}{\int_{0}^{\pi_{i}} \frac{1}{4} R^{2} d\overline{\Psi}} = \frac{\frac{1}{3} \cdot \frac{1}{4} \cdot R^{2} \int_{0}^{\pi_{i}} \frac{1}{4} S c n \overline{\Psi} d\overline{\Psi}}{\int_{0}^{\pi_{i}} \frac{1}{4} R^{2} d\overline{\Psi}} = \frac{\frac{1}{3} \cdot \frac{1}{4} \cdot R^{2} \int_{0}^{\pi_{i}} \frac{1}{4} S c n \overline{\Psi} d\overline{\Psi}}{\int_{0}^{\pi_{i}} \frac{1}{4} R^{2} d\overline{\Psi}}$$

$$\tilde{Y} = \frac{\frac{2}{3}R\int_{0}^{\frac{3}{4}} Sen \theta d\theta}{\int_{0}^{\frac{3}{4}} d\theta} = \frac{\frac{2}{3}R(-G_{0} \theta) \int_{0}^{\frac{3}{4}} = \frac{2}{3}R}{\frac{2}{3}R} \Rightarrow \qquad \tilde{Y} = \frac{4R}{3R}$$

Lo que significa. que tanto x y y son iguales:





En liguras simétricas una de las coordenadas estará en el eje de simetria, por la tanto:

z = 0

_ Pág.149

Un orca semicivolar con centro en O esconovido so ecoción. que es lo sigle:

$$\chi^2 + \chi^2 = R^2.$$

Por lo tanto tomando un elemento diferencial, se tiene.

donde :

I, I son coordenados del elemento diferencial

Siendo:
$$\bar{\chi} = \chi$$
. $\bar{\gamma} = \frac{\gamma}{2}$

si:
$$dA = y dx \Rightarrow A = \int y dx. = \int_{a}^{+R} \sqrt{R^2 - x^2} dx.$$

Para resolver la integral hacemos un cambio de variable:

Interior:
$$A = \int_{0}^{\pi} \sqrt{R^{2} - R^{2} Se^{\frac{2}{n}} t} \cdot R(o) \cdot \theta \, dt = \int_{0}^{\pi} \sqrt{R^{2} (1 - Se^{\frac{2}{n}} t)} \cdot R(o) \cdot t \, dt$$

$$A = \int_{0}^{\pi} R^{2} \sqrt{1 - Se^{\frac{2}{n}} t} \cdot Cos^{2} t \, dt = \int_{0}^{\pi} R^{2} \cdot (es^{2} t) \cdot R(o) \cdot t \, dt$$

$$Si: Cos^{2} t = \frac{1}{2} \left(1 + (o) \cdot 2t \right)$$

$$A = \underbrace{\prod R^2}_{Z}$$
For lo tanto aplicamos definiciones para hallar \overline{X} e \overline{Y} pero $\overline{X} = 0$

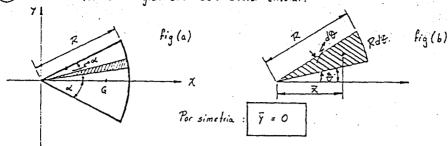
$$A\bar{\gamma} = \int \gamma \, dA = \int \frac{y}{z} \cdot \gamma \, dx. = \int \frac{R}{z} (R^2 - x^2) \, dx.$$

$$A\bar{\gamma} = \frac{1}{2} \left(R^2 X - \frac{X^3}{3} \right)_{-p}^{R} = \frac{1}{2} \left(\frac{1}{3} R^3 + \frac{2}{3} R^3 \right) = \frac{2}{3} R^3$$

. Por lo tanto: Si
$$A = \frac{1}{2} \pi R^2 \Rightarrow \overline{Y} = \frac{\frac{2}{3} R^3}{\frac{1}{2} \pi R^2} \Rightarrow \overline{Y} = \frac{4R}{3\pi}$$



長り



Se escogera un elemento diferencial indicado en la figura (a), por lo tanto se tiene según la fig(b) el sigle caso.

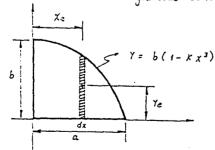
$$dA = \frac{1}{2} R \cdot R dE = \frac{1}{2} R^2 dE \qquad (*)$$

Integrando (x);
$$A = \int_{-\alpha}^{+\alpha} \frac{1}{2} R^2 d^3 = \frac{1}{2} R^2 (6 | \frac{1}{\alpha}| = \frac{1}{2} R^2 (\alpha - (-\alpha))$$

Aplicanto definición de centro de graredad setiene:

$$A\vec{x} = \int xe \, dA = \int_{-\frac{\pi}{3}}^{+\infty} R^3 \cos \frac{\varphi}{2} d\xi = \frac{1}{3} R^3 \int_{-\frac{\pi}{3}}^{+\infty} \cos \varphi \, d\xi.$$

$$A\overline{x} = \frac{1}{3}R^{3}\left(5en\theta\right)_{-\alpha}^{+\alpha} = \frac{1}{3}R^{3}\left(25en\alpha\right) \Rightarrow \overline{\overline{x}} = \frac{2R5en\alpha}{3\alpha}$$



Enlances: $dA = b(1-xx^3) dx$.

Enfonces:
$$dA = b(1-xx^3)d$$

CARRERA DE ING. CIVIL Pág.151 Por definición:

$$\overline{\chi} = \frac{\int \chi \, dA}{\int dA} = \frac{\int_0^{\alpha} \chi \cdot b(1 - \chi_X^3) \, d\chi}{\int_0^{\alpha} b(1 - \chi_X^3) \, d\chi} = \frac{b \int_0^{\alpha} (\chi - \chi_X^4) \, d\chi}{b \int_0^{\alpha} (1 - \chi_X^3) \, d\chi}$$

$$\bar{\chi} = \frac{\left(\frac{1}{2}x^2 - \frac{\kappa}{5}x^5\right)_0^{\alpha}}{\left(x - \frac{\kappa}{4}x^4\right)_0^{\alpha}} = \frac{\frac{1}{2}a^2 - \frac{\kappa}{3}a^5}{a - \frac{\kappa}{4}a^4} = \frac{\frac{2}{5}\left(5a - \frac{2\kappa}{4}x^4\right)}{5\left(4 - \kappa a^3\right)}$$

$$\left(\chi - \frac{\kappa}{4} \chi^4 \Big|_0^{\alpha} \right) = \frac{2}{\alpha - \frac{\kappa}{4} \alpha^4} = \frac{2}{5} \frac{\left(5\alpha - 2\kappa_0 4\right)}{\left(4 - \kappa_0 3\right)}$$

$$3: \ \gamma = 0 \Rightarrow \chi = \alpha \quad \text{if } 0 = b\left(1 - \kappa_0 3\right) \Rightarrow \kappa = \frac{1}{\alpha^3}$$

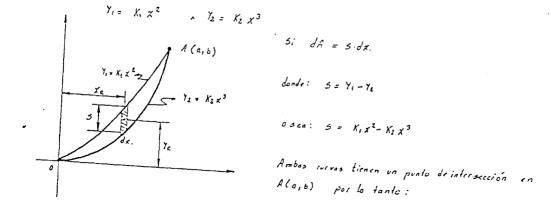
Reemplazando: se tiene.
$$\overline{\chi} = \frac{1}{5}a$$

De la misma forma:

$$A\bar{y} = \int Ye \, dA = \int \frac{1}{2} y \, dA = \int \frac{1}{2} y^2 dx \qquad \text{perc}: \, dA = b(1 - Kx^3) \, dx.$$

$$A\bar{\gamma} = \frac{1}{2} \int_{0}^{a} b^{2} (1 - K_{X}^{2})^{2} dx = \frac{H^{2}}{2} \int_{0}^{a} (1 - 2\kappa_{X}^{2} + \chi^{2} \chi^{4}) dx.$$

$$A\overline{y} = \frac{h^2}{Z} \left(x - \frac{1}{2} x x^4 + \frac{1}{7} x^2 x^7 \right)^{\alpha} = \frac{h^2}{Z} \left(\alpha - \frac{1}{2} x \alpha^4 + \frac{1}{7} x^2 \alpha^7 \right)$$
Realizando operaciones se tiene. $\overline{y} = \frac{3}{7} b$



$$5i: x=a$$
, $y_i=b \Rightarrow b=k_i:a^2 \Rightarrow k_i=\frac{b}{a^2}$

además:
$$x=a$$
, $y_z=b$ \Rightarrow $b=X_2a^3$ \Rightarrow $X_2=b$

Por lo tanto:
$$5 = \frac{b}{a^2} x^2 - \frac{b}{a^3} x^3$$

Entonces:
$$dA = \left(\frac{h}{h^2}x^2 - \frac{h}{h^3}x^3\right)dx.$$

Lucgo:
$$A = \int_0^a \frac{b}{a^4} x^4 dx - \int_0^a \frac{b}{a^3} x^3 dx = \frac{b}{a^2} \left(\frac{1}{3}x^3\right)_0^a - \frac{b}{a^3} \left(\frac{1}{4}x^4\right)_0^a$$

$$A = \frac{1ba^{3}}{3a^{2}} - \frac{1}{4}\frac{b}{a^{3}}a^{4} = \frac{4ab - 3ab}{/2} \Rightarrow A = \frac{2b}{/2}.$$

Aplicando la definición:

$$A \cdot \bar{X} = \int X \cdot dA \cdot = \int X \cdot Y dX$$

$$A = \int_{0}^{a} x \left(\frac{b}{az} x^{2} - \frac{b}{az} x^{3} \right) dx = \frac{b}{az} \int_{0}^{a} x^{3} dx - \frac{b}{az} \int_{0}^{a} x^{4} dx$$

Realizando operaciones.
$$A \cdot \bar{X} = \frac{a^2b}{20} \Rightarrow \bar{X} = \frac{3}{5}a$$

$$A\bar{\gamma} = \int Ye \, dA = \int \frac{1}{2} \left(Y_t + Y_2 \right) dA = \int \frac{1}{2} \left(Y_t + Y_2 \right) \left(\frac{L}{\Omega_2} x^2 - \frac{L}{\Omega_3} x^3 \right) dx$$

$$A\bar{7} = \frac{1}{2} \int_{0}^{a} \left(\frac{b}{a^{2}} x^{2} + \frac{b}{a^{3}} x^{3} \right) \left(\frac{b}{a^{2}} x^{2} - \frac{b}{a^{3}} x^{3} \right) dx$$

$$A\overline{y} = \frac{1}{2} \int_{0}^{\alpha} \left[\left(\frac{h}{a^{2}} x^{2} \right)^{2} - \left(\frac{h}{a^{3}} x^{3} \right)^{2} \right] dx = \frac{1}{2} \int_{0}^{\alpha} \left(\frac{h^{2}}{a^{2}} x^{4} - \frac{a^{2}}{a^{4}} x^{4} \right) dx$$

$$A\bar{\gamma} = \frac{1}{2} \frac{h^2}{\alpha^4} \int_0^a \chi^4 d\chi - \frac{1}{2} \frac{h^2}{\alpha^4} \int_0^a \chi^4 d\chi = \frac{1}{2} \frac{h^2}{\alpha^4} \left(\frac{1}{2} \chi^5 \right)_0^a - \frac{1}{2} \frac{\dot{z}^2}{\dot{z}^5} \left(\frac{1}{4} \chi^7 \right)_0^a$$

$$A\bar{\gamma} = \frac{1}{10} \frac{b^2}{a^2} a^5 - \frac{1}{14} \frac{b^2}{a^4} \cdot a^7 = \frac{1}{10} ab^2 - \frac{1}{14} ab^2 = \frac{14ab^2 - 10ab^2}{142}$$

Enfonces:
$$\frac{ab}{12}\bar{\gamma} = \frac{1}{35}ab^2 \Rightarrow \bar{\gamma} = \frac{1^2}{35}b$$

8-) Hallor las coordenadas del centroide del area limituda. por las curvos:

$$\chi = 4y^{2} \qquad \qquad \gamma = \frac{1}{4}x$$

$$\chi_{e} \qquad \qquad \chi_{e} \qquad \qquad \chi_{e$$

Encontramos el punto de intersección entre las dos curvas.

 $\circ \quad x = 4 \left(\frac{1}{4}x\right)^2 \Rightarrow \frac{1}{4}x^2 - x = 0$

⇒ X(1/4x-1)=0 ⇒ X1=0 x X2=4

Además: Si $x_1=0 \Rightarrow y_1 = 0$ $x_2=4 \Rightarrow y_2=1$

Por lo tunto el punto descado es: P(4,1)

Aplicamos definiciones para hallar las coordena das del centro de graredad.

 $dA = 5 \cdot dx \quad , \quad \rho_{\ell \ell 0} \quad \delta = \frac{1}{2} \sqrt{\lambda} - \frac{1}{4} x$

Entonces: $dA = \left(\frac{1}{2}\sqrt{x} - \frac{1}{4}x\right)dx \Rightarrow A = \int_{0}^{\pi} \frac{1}{2}\sqrt{x} dx - \int_{0}^{\pi} \frac{1}{4}x dx.$

 $A = \frac{1}{2} \left(\frac{2}{3} x^{3/2} \Big|_{0}^{4} - \frac{1}{4} \left(\frac{1}{4} x^{2} \Big|_{0}^{4} = \frac{8}{3} - 2 \right) \right) \qquad A = \frac{2}{3} = 0,667 \, \mu^{2}$

Por lo tanto: Si xe = x; $Ye = \frac{L}{2} + \frac{L}{4}x$. $\Rightarrow Ye = \frac{L}{2}\sqrt{x} - \frac{L}{4}x + \frac{L}{4}x \Rightarrow Ye = \frac{L}{8}(\sqrt{x} + x)$ $A \cdot \bar{\chi} = \int xe \, dA = \int x \cdot 5 \, dx.$

 $A \cdot \vec{x} = \int_{0}^{4} x \left(\frac{1}{2} \sqrt{x} - \frac{1}{4} x \right) dx = \int_{0}^{4} \frac{1}{2} x^{3/2} - \int_{0}^{4} \frac{1}{4} x^{4} dx = \frac{1}{2} \left(\frac{1}{5} x^{5/2} \right)_{0}^{4} - \frac{1}{4} \left(\frac{1}{3} x^{3} \right)_{0}^{4}$

$$A \cdot \bar{\chi} = \frac{1}{5} 4^{5/2} - \frac{1}{13} 4^3 \Rightarrow \frac{2}{3} \bar{\chi} = \frac{16}{15} \Rightarrow \bar{\chi} = \frac{8}{5} = 1,6$$

De la misma manera:

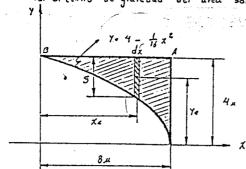
$$A \cdot \bar{Y} = \int Ye dA = \int S \cdot \left(\frac{1}{8} \left(\sqrt{x} \cdot + x \right) \right) dx = \frac{1}{8} \int_{0}^{4} \left(\sqrt{x} + x \right) \left(\frac{1}{2} \sqrt{x} - \frac{1}{4} x \right) dx$$

Realizando cp's: $A \cdot \bar{Y} = \frac{1}{8} \int_{0}^{4} \left(\frac{1}{8} x + \frac{1}{4} x^{3/2} - \frac{1}{4} x^{2} \right) dx = \frac{1}{8} \left(\frac{1}{4} x^{2} + \frac{1}{10} x^{3/2} - \frac{1}{12} x^{3} \right)_{0}^{4}$

$$\frac{2}{3}\vec{y} = \frac{1/28}{2(15)} \Rightarrow \qquad \vec{y} = \frac{7}{20} = 0,35$$

CARRERA DE ING. CIVIL Pág. 154

9. Hallar el centro de graredad del area sombreada de la siguiente tigura.



El elemento diferencial tiene par coor denadas Xe, Yz;

Ademas 5 = 4-y (x)

donde le = X

de (*) 5 = 4 - 4 + 1/4 x2 = 1/4 x2

Lo recla B-A tiene por ecuación. Y=4

E-lonces:
$$A = \int_{0}^{0} \frac{1}{16} x^{2} dx = \frac{1}{16} \left(\frac{1}{3} x^{3} \right)^{3} \Rightarrow A = \frac{32}{3} = 16.017 \, \mu^{2}$$

"Pri la tanta aplicando definiciones:

$$A\bar{x} = \int xe \, dA - \int_0^8 x \cdot \frac{1}{12} x^2 \, dx = \frac{1}{12} \int_0^8 x^3 \, dx$$

$$A\bar{x} = \frac{1}{16} \left(\perp x^q \Big|_0^3 \right) \Rightarrow \frac{32}{3} \bar{x} = 64$$
 osca: $\bar{x} = 64$.

Por la tanta de la misma manera:

$$A\bar{\gamma} = \int Ye \, dA = \int_{0}^{8} (Y - \frac{1}{32} x^{2}) \frac{1}{4} x^{2} dx. = \int_{0}^{8} (\frac{1}{7} x^{2} - \frac{1}{542} x^{4}) \, dx.$$

$$A\bar{y} = \frac{1}{4} \left(\frac{1}{3} \chi^3 \right)^{\frac{1}{6}} - \frac{1}{512} \left(\frac{1}{5} \chi^5 \right)^{\frac{3}{6}} = \frac{443}{15}$$

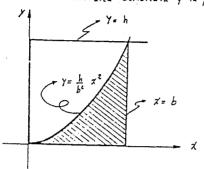
Enlances:
$$\frac{32}{3}\overline{y} = \frac{448}{15}$$
 o sea: $\overline{y} = \frac{14}{5} = 2.8 \text{ M}$

CARRERA DE ING. CIVIL

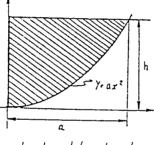
Pág.155

PROBLEMAS PROPUESTOS

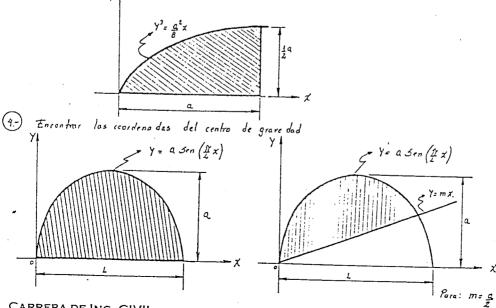
1. Encontiar el controide del area sombreada y la parte sin sombrear.



2. Ubicar el controide del area para bólica.



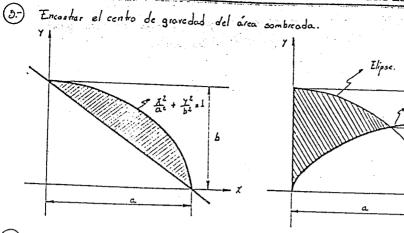
(3.-) Encontrar las coordenadas del centro de gravedad dela figura siguiente.



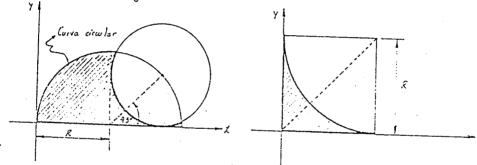
CARRERA DE ING. CIVIL

..... Pág.156

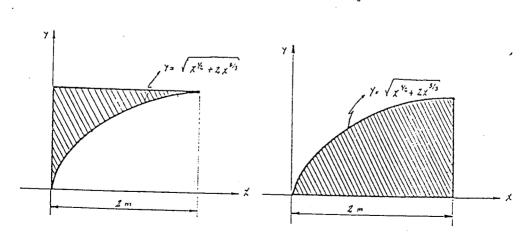
73 = 02 x.



6. Obicar el centro de gravedad.



7. Ubicar el centro de gravedad del área sombreada, mediante integración.



CARRERA DE ING. CIVIL

_____ Pág.157

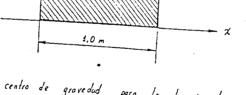
Determinar la obicación del centro de grovedad y las reacciones de apoyo.

2 m.

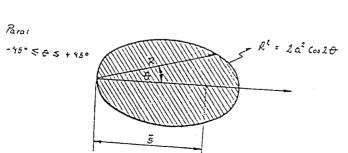
2 m.

2 m.





10.) Determinar el centro de gravedad para la lemniseata.



CARRERA DE ING. CIVIL

Pág.158

7.5 - CENTROS DE GRAVEDAD DE LINEAS

(3)

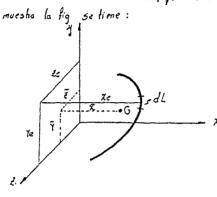
(3

A : LINEA CONTINUA Y HOMOGENEA :

7.5.1: GENERALIDADES:

Si la geometria de un chjeto, per ejemplo una varilla. delgada o un alam.

bre, que toma la ferma de una linea. continua y homogenea. segun



que liene por coordenadas Xe, Ye, y Ze
respectivamente.

Nota - En este caso el centro de gravedad

Se escage un de (diferencial de langifud)

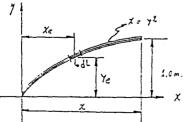
no necesariamente debe estar sobre la Linea, si no frera de ella. tal como indica la figura (el punto G. que tiene por ccordena das $\overline{\lambda}, \overline{Y}, \overline{z}$ respectivamente)

Entonces, se tiene:

$$\vec{X} = \frac{\int_{L} x_{e} dL}{\int_{L} dL} ; \quad \vec{Y} = \frac{\int_{L} x_{e} dL}{\int_{L} dL} ; \quad \vec{\Xi} = \frac{\int_{L} \vec{z}_{e} dL}{\int_{L} dL}.$$

7.5.2-EJE DE SIMETRIA - En el caso de figuras planas el cenho de graredad G. necesaria menle se encuentra dentro de esta área, en este caso no se encuentra en la linea sino frera de ésta, área.

Ejemplo: Encontrar el centro de gravedad, de una varilla doblado, en forma de un arco
para bolico según muestra la figura siguiente:



1°) Se foma un elemento d'L diferencial de longitud ubicado según muestro la figura, que tiene por coordenadas Xe, Ye respect<u>i</u> vamente.

CARRERA DE ING. CIVIL Pág. 159



$$(dL)^2 = (dx)^2 + (dy)^2 \Rightarrow dL = \sqrt{(dx)^2 + (dy)^2}$$

Si en el término
$$(dx)^2 + (dy)^2$$
 se divide entre $(dy)^2$

se tiene.

$$\left(\frac{dl}{d\gamma}\right)^2 = \left(\frac{dx}{d\gamma}\right)^2 + \left(\frac{dy}{d\gamma}\right)^2 \implies dl = \sqrt{\left(\frac{dx}{dx}\right)^2 + 1 \cdot c'\gamma}. \quad (\not=)$$

Luego reemplazando en (x):

$$dL = \sqrt{(2\gamma)^2 + 1} \cdot d\gamma.$$

Además. el centro de gravedad del elemento diferencial es: Xe = X, Ye = Y

Se tiene:

$$\overline{\chi} = \frac{\int_0^1 \chi dl}{\int_0^1 dl} = \frac{\int_0^1 \chi^2 \sqrt{4\gamma^2 + 1} d\gamma}{\int_0^1 \sqrt{4\gamma^2 + 1} d\gamma}$$

Pero antes podemes calcular L.

$$L = \int_0^1 \sqrt{4\gamma^2 + 1} \, d\gamma = \int_0^1 \sqrt{(2\gamma)^2 + 1} \, d\gamma ; hociendo \ Ca. \ Va. \ \mathcal{U} = 2\gamma$$

Enton ces:

$$L = \iint \sqrt{\mu^2 + 1} \ d\mu \ , \ heremos \ sust. \ Trig. \ \ \mathcal{U} = fg \, \theta . \ \Rightarrow \ d\nu = \ Sec^2 \theta \ d\theta .$$

$$1 = \left[\frac{1}{2} \frac{\sqrt{2}}{\sqrt{1+\sqrt{4}y^2}} + \frac{1}{2} \ln \left(\frac{1+2\sqrt{1+4y^2}}{\sqrt{1+4y^2}} \right) \right]_0^1 = \left(\frac{1}{\sqrt{5}} + \frac{1}{2} \ln \left(\frac{1+2\sqrt{5}}{\sqrt{5}} \right) \right) - \left(0 + \frac{1}{2} \ln \left(\frac{1}{\sqrt{5}} \right) \right)$$

$$L\bar{X} = \int_0^1 \gamma^2 \sqrt{4\gamma^2 + 1} \, d\gamma. \qquad \text{Si sustifuinos: } 2\gamma = \alpha \implies \alpha = \frac{\alpha^2}{2}$$

$$\frac{1}{\sqrt{x}} = \int \frac{u^2}{4} \sqrt{u^2 + 1} \int \frac{1}{2} du$$
Tene lu forma.
$$\frac{1}{\sqrt{x}} = \int \frac{u^2}{4} \sqrt{u^2 + 1} \int \frac{1}{2} du$$

$$\Rightarrow L\bar{X} = \frac{1}{4} \int u^2 \sqrt{u^2 + 1} \, du. \qquad \text{Resol riendo. Con}$$

$$L = \frac{1}{8} \left[\frac{1}{4} \pi \sqrt{(1 + \mu^2)^3} - \frac{1}{8} \times \sqrt{1 + \mu^2} - \frac{1}{8} \ln (\mu + \sqrt{1 + \mu^2}) \right]$$
 perc: $\mu = 2y$

$$L \vec{x} = \frac{1}{8} \left[\frac{1}{4} \gamma \sqrt{(1+(2\gamma)^2)^3} - \frac{1}{8} \cdot 2\gamma \sqrt{(1+4\gamma^2)} - \frac{1}{8} \ln(2\gamma + \sqrt{1+4\gamma^2}) \right]$$

$$L\bar{x} = \frac{1}{16} \left\{ y \sqrt{(1+4y^2)^3} - \frac{1}{6} y \sqrt{(1+4y^2)} - \frac{1}{4} \ln \left(2y + \sqrt{1+4y^2} \right) \right\}_0^1$$

$$L\bar{\chi} = \frac{1}{16} \left(\sqrt{53} - \frac{1}{2} \sqrt{5} - \frac{1}{4} \ln (2 + \sqrt{5}) \right) - \frac{1}{16} \left(-\frac{1}{4} \ln (\sqrt{1}) \right) = 6.746.$$

Por lo tanto:
$$1.479\overline{x} = 0.746 \Rightarrow \overline{x} = 0.504(\overline{e})$$

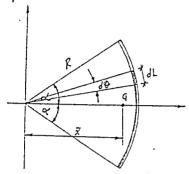
Dela misma forma:
$$\overline{Y} = \int_0^1 Y dL = 1,479\overline{Y} = 0,948$$

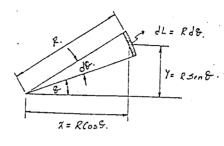
$$\int_0^1 dL$$

$$\Rightarrow \overline{Y} = 0,573 \text{ (m)}$$

0

Ubicar el centro de graredad de una varilla que tiene la forma circular de angulo d y radio R.





Para la solución de este problema. es recomendable usar coordenadas polares, por ser arco cincular.

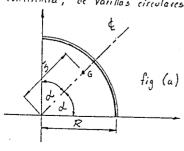
Por definición.
$$\overline{\chi} = \int xe dL$$
 $\int_{-\infty}^{+\infty} R(s)$

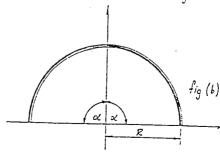
definición.
$$\overline{\chi} = \frac{\int xe \, dL}{\int dL} = \frac{\int_{-\alpha}^{+\alpha} R(os \vartheta \cdot Rd\vartheta)}{\int_{-\alpha}^{\alpha} R \, d\vartheta}$$

$$\overline{\chi} = \frac{R^2 \int_{-\infty}^{\infty} \cos \theta \, d\theta}{R \int_{-\infty}^{\infty} d\theta} = \frac{R \left(\sin \theta \right)_{-\infty}^{\infty}}{\left(\theta \right)_{-\infty}^{\infty}} = \frac{2 R \sin \alpha}{2 x}.$$

Por lo tanto:
$$\bar{\chi} = \frac{R \sin \omega}{\omega}$$

(2-) A partir del resultado anterior, hacer extensivo paro un cuarto de circunterencia. y media cir conferencia, de varillas circulares.





CARRERA DE ING. CIVIL

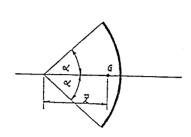
Pág. 162

Las figures (a) y (b) tienen su eje de simetria, en el primer caso está a 45°, y en el segundo caso a 90°.

Por lo tanto, seguin al anterior ejemplo:

Se liene:

()



Enbaces:
$$\bar{\gamma} = \bar{\chi} = \frac{R \ Send}{\alpha} \ . \ Send. = \frac{R \frac{\sqrt{2}}{2} \cdot \sqrt{2}}{\bar{\mu}}$$

Para la fig (h)
$$\overline{X} = \overline{Y} = \frac{3R}{17}$$
 Para un cuarlo de circunferencia.

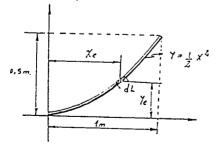
Para la fig (h) $\overline{Y} = \frac{R}{3} \frac{Sen \, \alpha}{\alpha}$ donde: $\alpha = 30^{\circ} = \frac{\Pi}{2}$.

Enfonces:
$$\bar{\gamma} =$$

$$\Rightarrow \overline{7} = \frac{28}{27}$$

$$\overline{Y} = R sen \frac{\widetilde{V}_2}{\widetilde{Y}} \Rightarrow \overline{\overline{Y}} = \frac{2R}{\widetilde{Y}}$$
 Para media circunferencia.

3. Deferminar la distancia 7 del centro de gravedad de la varilla Homogénea diblada en forma para bólica.



$$(dL)^2 = (dx)^2 + (dy)^2$$

$$\left(\frac{dL}{dx}\right)^2 = 1 + \left(\frac{dY}{dx}\right)^2$$

$$dL = \sqrt{1 + \left(\frac{dy}{dx}\right)^2} dx \qquad (1)$$

Además, sise liene
$$y = \frac{1}{3}x^2 \implies \frac{dy}{dx} = x$$
 (2)

$$L = \frac{1}{2} \left(\frac{\Gamma_2}{2} \right) + \frac{1}{2} \ln \left(\sqrt{2} + 1 \right) - \frac{1}{2} \ln \sqrt{\Gamma} \implies L = 1,148 \text{ m.}$$

For definición.
$$L\overline{y} = \int y \, dL$$
 pero $dL = \sqrt{1 + \left(\frac{Ly}{dx}\right)^2} \, dx = \sqrt{1 + x^2}$

$$\Rightarrow L\overline{y} = \int_{\frac{Ly}{2}}^{2} \sqrt{1 + x^2} \, dx$$

Desarro llundo:
$$L\bar{y} = 0.2101 \Rightarrow \bar{y} = 0.2101 \quad \text{o} \quad \bar{y} = 0.183 \text{ m.}$$

$$y = 0,2101 \Rightarrow y = \frac{0.2101}{1,143}$$

B : LINEA CON DENSIDAD VARIABLE :

7.53:CENTRO DE MASA: La densidad [9] ó masa por unidad de Volumen, se relaciona.

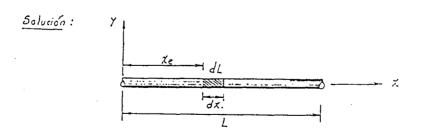
por medio del peso específico del everpo, medido como peso por unidad de volumen.

Los ecuaciones:
$$\overline{\chi} = \frac{\int_{L} \chi dL}{\int_{L} dl}$$

3e transforma en:
$$\overline{\chi} = \frac{\int_{L} f \chi dL}{\int_{L} f dL}$$
 $g = \frac{\int_{L} f \gamma dL}{\int_{L} f c' L}$

Cuando P es variable con la longitud, area à volumen en cualquiera delas direcciones.

Ejemplo: En contrar el centro de graredad de la varilla que tiene un acea trans rersal constante, si su densidad varia de accordo con $f = Kx^2$; donde K es constante.



Sabemos que:
$$A = Cte$$

$$dL = dx.$$

$$Xe = X.$$

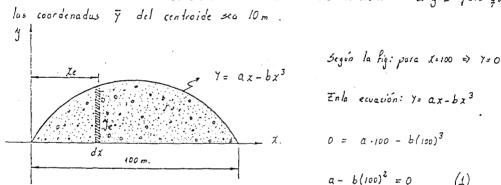
Apircondo la de finición:

3e liene:
$$\bar{\chi} = \frac{\int f \cdot \chi dL}{\int f \cdot dL}$$
 Enfonces: $\bar{\chi} = \frac{\int K \chi^2 \cdot \chi \, d\chi}{\int \chi \chi^2 \, d\chi}$

$$\overline{\lambda} = \frac{\int_0^L K x^3 dx}{\int_0^L K x^2 dx} = \frac{K \int_0^L x^3 dx}{\int_0^L x^2 dx} = \frac{\left(\frac{1}{4} x^4 \right)_0^L}{\left(\frac{1}{4} x^3\right)_0^L} = \frac{3}{4} \frac{L^4}{L^3}$$

Per lo fanto:
$$\overline{x} = \frac{3}{4} L$$
.

Problema de Aplicación : En la figura se muestra la sección transversal de un relleno de orena. Determinar los coeficientes "a" y "b" para que lus coordenadus y del centroide sea 10 m.



Si :
$$Ye = \frac{1}{2}Y$$
 ; además: $dA = Ydx \Rightarrow dA = (\alpha x - b x^3)dx$.

Par lo tanto:

$$\overline{Y} = \frac{\int Ye dA}{\int dA} = \frac{\frac{1}{2} \int YdA}{\int YdX} = \frac{\frac{1}{2} \int Y^2 dX}{\int YdX}$$

$$\overline{Y} = \frac{\frac{1}{2} \int_0^{100} (ax - bx^3)^2 dx}{\int_0^{100} (ax - bx^3) dx} = \frac{\frac{1}{2} \int_0^{100} (a^2x^2 - 2abx^4 + b^2x^6) dx}{\int_0^{100} (ax - bx^3) dx}$$

$$\overline{\gamma} = \frac{\frac{1}{2} \left(\frac{1}{3} a^{2} x^{3} - \frac{2}{5} ab x^{5} + \frac{1}{7} b^{2} x^{7} / o^{0}}{\left(\frac{\Delta}{2} x^{2} - \frac{1}{4} x^{4} b / o^{100} \right)} - \frac{\frac{1}{2} \left(\frac{1}{3} a^{2} (100)^{3} - \frac{2}{5} a \cdot b (100)^{5} + \frac{1}{7} b^{2} (100)^{3} \right)}{\left(\frac{1}{2} a (100)^{2} - \frac{1}{4} \cdot b (100)^{4} \right)}$$

Enlances:
$$10 = \frac{1}{2} \left(\frac{1}{3} a^2.100 - \frac{2}{3} \cdot a \cdot b \cdot 100^3 + \frac{1}{7} b^2.100^5 \right)$$

$$\int_{0}^{10} \left(\frac{1}{2}a - \frac{1}{4}.10^{4}.b\right) = \int_{0}^{10} \left(\frac{1}{3}a^{2}.10 - \frac{1}{2}a.b.10^{5} + \frac{1}{4}b^{2}.10^{9}\right)$$

Despejando "a" de (1)
$$\Rightarrow$$
 $a = b \cdot 10^4$

Sustituyendo "a": $b \cdot 10^4$ $b \cdot 10^4$

Despe jando "a" de (1)
$$\Rightarrow a = b \cdot 10^4$$
 - $\frac{b}{4} \cdot 10^4 = \frac{1}{2} \left(\frac{1}{3} (b \cdot 10^4)^2 \cdot 10 - \frac{2}{5} (b \cdot 10^4)^5 \cdot 10^5 + \frac{1}{7} b^2 \cdot 10^4 \right)$

$$\frac{1}{2} \cdot 10^4 \left(1 - \frac{1}{2} \right) = \frac{1}{2} \cdot 10^4 \left(\frac{1}{3} \cdot b \cdot 10^5 - \frac{2}{3} \cdot b \cdot 10^5 + \frac{1}{4} \cdot b \cdot 10^5 \right)$$

$$\frac{1}{2} = \frac{8}{105} \cdot b \cdot 10^5 \implies b = \frac{105}{16} \cdot 10^{-5} \implies b = 6.56 \cdot 10^{-5}$$

$$\frac{1}{2} = \frac{8 \cdot b \cdot 10^5}{105} \Rightarrow b = \frac{105}{16} \cdot 10^{-5} \Rightarrow b = 6.56 \cdot 10^{-5}$$

Reemplazando el valor de "b" en (1); se liene :
$$\alpha = 10^4 \left(\frac{105 \cdot 10^5}{15}\right) \alpha = 0,556$$

CARRERA DE ING. CIVIL

CENTROS DE GRAVEBAD ELEMENTOS COMPUEST



8.4 GENERALIDADES : Un elemento compuesto conside en una serie de figuras "simples" conectados, los cuales pueden ser rectangurales, triangulares, semicirculares;

préden ser figuras planas ó lineas continvas, finalmente curepos conectados, etc. Tole, elemen tos pueden con frewencia descomponerse en sus partes, y, siempre y evando se conozca la figura, línea o peso.

Además del centro de gravedad de cada una de estes partes, por la tanto se tiene el siguiente caso:

a):
$$A_1$$
 A_2
 A_3
 A_1
 A_n
 \overline{Y}
 \overline{X}

$$\overline{X} = \underbrace{A_1 \overline{X}_1 + F_2 \overline{X}_1 + \cdots + F_n \overline{X}_n}_{A_1 + B_2 \cdots + B_1 + \cdots + B_n}$$

$$\overline{Y} = \underbrace{A_1 \overline{Y}_1 + A_2 \cdot \overline{Y}_2 + \cdots + A_n \overline{Y}_n}_{A_1 + A_2 + \cdots + A_n \overline{Y}_n}$$

En toma simplificada se tiene. (Para areas planas)

$$\bar{\chi} = \frac{\sum_{i=1}^{n} A_{i} \cdot \bar{\chi}_{i}}{\sum_{i=1}^{n} A_{i}}$$

$$\overline{y} = \underbrace{\sum_{i=1}^{n} A_i \cdot \overline{y}_i}_{A_i}$$

Para elementos del gados centinuos:

$$\bar{\chi} = \underbrace{Z L_i \cdot \bar{\chi}_i}_{Z L_i}$$

* Para resolver es conve niente tabular:

c): Para cuerpos: (Volumenes).

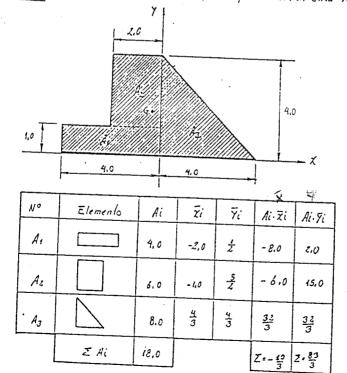
$$\overline{\chi} = \underbrace{Z \gamma_i \cdot \overline{\chi}_i}_{Z \gamma_i} ; \quad \overline{\gamma} = \underbrace{Z \gamma_i \cdot \overline{\gamma}_i}_{Z \gamma_i} ; \quad \overline{\overline{z}} = \underbrace{Z \gamma_i \cdot \overline{z}_i}_{Z \gamma_i}$$

d): Cuando tienen densidad variable:

etc....

$$\overline{\chi} = \underbrace{\Sigma Ai \cdot f_i \cdot \overline{\chi}_i}_{Z Ai \cdot f_i} \quad ; \quad \overline{\gamma} = \underbrace{\Sigma Ai \cdot f_i \cdot \overline{\gamma}_i}_{Z Ai \cdot f_i}$$

Ejemplo. Encantrar el centraide dela placa que se muestra, en la figura.



Las cantidades Airxi se llama momento estático de primer orden, cuyos unidades son [11] de igual forma Airxi con respecto a los exes "x" y "y" respectivamente:

Por lo tanto:

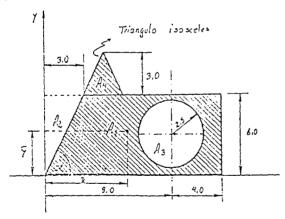
$$\overline{X} = \underbrace{Z \text{Ai} \cdot \overline{\text{Ai}}}_{\text{ZAi}} = \underbrace{-3.323}_{\text{12.0}} \Rightarrow$$

$$\overline{Y} = \underbrace{\sum Ai \cdot \overline{Y}_i}_{\sum E_i} \underbrace{27, 167}_{1E_i \cdot \Sigma} \Rightarrow$$

Z = - 0, 185 M.

PROBLEMAS RESUELTOS

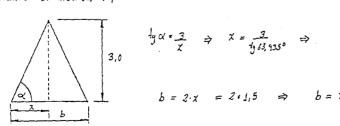
(1:) Calcular el centro de gravedad de la siguiente figura compuesta.



€.

2º Calcular algunas distancias que.

Conciderando el area (4) Ay:



CARRERA DE ING. CIVIL

Pág.170

N°	Elemento	Ai	ξi	Ψi	Ai. Ži	Ai-7i
Aı		78.0	6,5	3	507	234
Az		-9.0	1,0	4.0	-9.0	-36
А3		- 19, 635	9.0	3,0	-176, 715	-58, 905
Ay		4, 5	4,5	7,0	20, 25	31, 5
	Z Ai	53,865		<u> </u>	341, 535	170,595

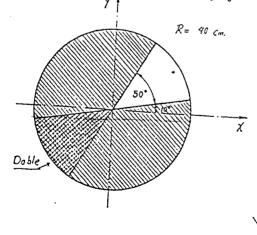
Por lo fanto:

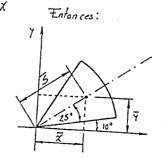
1()

$$\overline{\chi} = \frac{341,535}{53,865} \Rightarrow \overline{\chi} = 6,34 \text{ m}.$$

$$\overline{Y} = 175,535$$
 $53,865$
 $\Rightarrow \overline{Y} = 3,17 \text{ a.}$

Calcular el centro de gravedad de la figura circular, cortando y doblando un sector circular (Como muestro la fig sigte.). Solución.





y áreas.

El sector cinular dela fig. es: 3 = 28 sen &

Se resuelven por partes,

luego se suman segen sus coordenadas

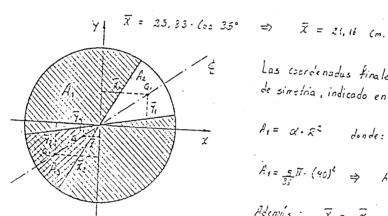
Según ejemplos anteriores el esel anguls respecto al eje desimetria.

Por lo tanto :

$$\overline{3} = \underbrace{2 \cdot 40 \cdot 5_{< n} \ 25^{\circ}}_{3 \cdot \frac{5}{37} } \Rightarrow \overline{3} = 25,83 \text{ cm.}$$

Lorgo las coordenadas X, y serán:

$$\overline{Y}$$
 = 25,83.5 cn 35° \Rightarrow \overline{Y} = 14,81 Cm.



de sinetria, indicado en la figura. $A_1 = \alpha \cdot R^2$ donde: $\alpha = \frac{5}{36}$ M

$$A_1 = \frac{5}{35} \widetilde{N} \cdot (40)^2 \implies A_1 = 698, 13 \text{ cm}^2$$

Además:
$$\overline{\chi}_t = -\overline{\chi}_t$$
 ψ $\overline{\chi}_t = -\overline{\chi}_z$

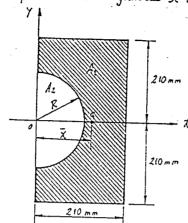
Por la fanto:

Nº	Elemento	Ai	πi	\ \\ \angle i	Ai Xi	Ai. Fi
At		5026,55	0,0	0,0	0	С
Az	0	- 629, 13	21, 15	14,81	-19772,43	- <i>1:339,31</i>
A_3		638,13	-21,16	- 14, 81	-19772,43	-1:0339,31
į	ZAi	5026,55		·	-29544,53	-20178,42

5;
$$\overline{\chi} = -29544,86$$

$$\Rightarrow \qquad \overline{Y} = -4,11 \text{ cm}$$

(3.-) Determinar el radio R de la semicircunferencia que se tiene recortar para que que el centro de gravedad se encuentre a 26 del rectangulo.



$$3i \quad \chi = \frac{76}{3} \quad ; \quad \gamma = 0$$

$$A_2 = \Re R^2$$

$$\overline{A}_2 = \frac{4R}{3\pi}$$

			·			
No	Elemento	Aiconi	त्रं	71	Ai zi	Ai. Ÿi
A,		882	10,5	0	93.61	0.0
A ₂	D	-lī·R²	4 <u>R</u> 3 m	0	- 4 R3	0,0
	Z Ai	882- n.e.			9351-37R3	0,0

$$5i \quad \overline{\chi} = \underline{ZAi \cdot \chi i}$$

$$\underline{Z}Ai$$

$$\overline{\chi} = \underline{siji - \frac{4}{3}R^3}$$

$$982 - N \cdot R^2$$
(1)

Pero:
$$\bar{X} = \frac{25}{3} = \frac{321}{3}$$

$$\bar{X} = 19 \text{ cm.} \qquad (2)$$

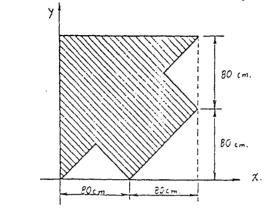
Igualando (1)
$$\gamma(2): \Rightarrow 14 = \frac{9261 - \frac{4}{3}R^3}{882 - \pi R^2} \Rightarrow 14(882 - \pi R^2) = 3221 - \frac{4}{3}R^3$$

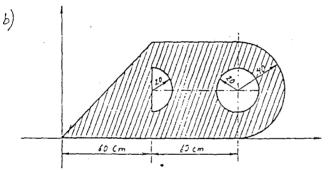
$$12348 - 1417 \cdot R^2 - 9261 + \frac{4}{3} R^3 = 0$$

R = 102,65 m.m.

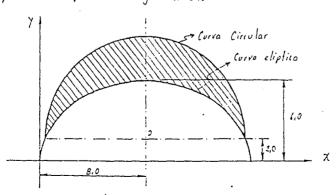
PROBLEMAS PROPUESTOS

Encontror el centro de gravedad de las siguientes figuras. compuestas:



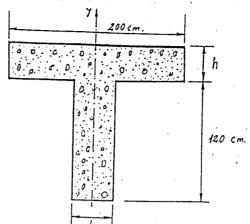


25) Por integración encontrar los coordens dos del centro de gravedad de la figura compresta con respecto a los ejes x ex.

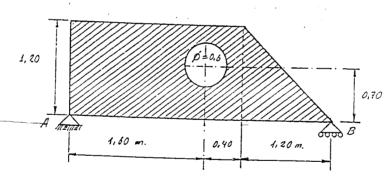


CARRERA DE ING. CIVIL

3.) El área de la sección transversal de la ligura tiene 0,76 m² y la coor denada del centroide 7 = 96,84 cm, d'ave valor tiene las dimenciones by h?



· 4-) La placa homo geneu mostrada, pesa 400 Kg (masa); Determinar las reacciones en los apoyos Ay B



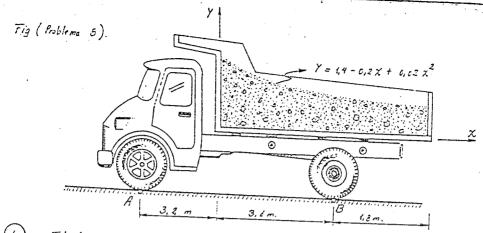
5.) Si la volqueta esta descargado, las reacciones en las ruedas son de 12 XN en A
y 8.XN en B. La carga de grava es de 2.2 XN/m².
Si el ancho de la tolva esde 2.6 m, y el pertil de su superficie está dada por la función.

mostrada. Calcular las reacciones en AyB.

Aldemas del volumen que transporta. la volqueta.

fig (en la sigle página).

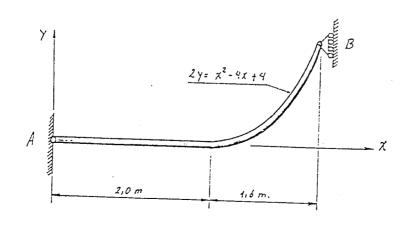
CARRERA DE ING. CIVIL Pág. 175



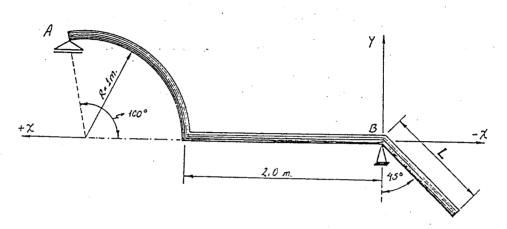
(b) El área dela placa es de 10 pie², las reacciones verticales en AyB son de 80 lb y 84 lb respectivamente, se de be taladrar un agujero de Petpie.

A que distancia de "A" debe hacerse el agujero para que las reacciones en B AyB sean iguales?

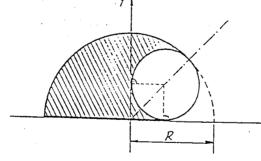
(7) Si la masa de la barra homogénea A-B es de 800 kg (fiz). Culcular las reacciones en Ay B.



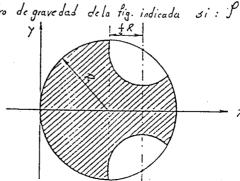
8: La barra uniterme de sección transversal, tiene una densidad Variable con f = Kx². Calcular la longitud "L" para que las reacciones en Ay B sean iguales. Sabiendo que la masa total del mismo es de 1500 Kg.



(9-) Calcular el centro de gravidad de la fig. sombreada. Considerando 9= 1+ X



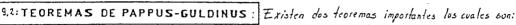
(10.) Calcular el centro de gravedad dela fig. indicada si: f = ye; para R= 80cm

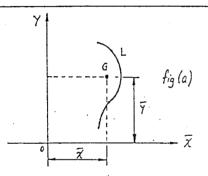


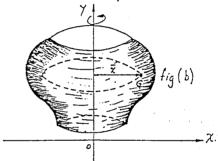
SUPERFICIES Y VOLUMENES REVOLUCION



9.1: GENERALIDADES: En esta sección se presentará dos teoremas importantes de gram utilidad en el campo de la ingenieria, que relacionan los superficies y volumenes de revolución con los cenhos de grave dud de las líneas y áreas que se generan cuando giran alrede dor de una rectu.







Seu por ejemplo una linea "L" en el plano Txy, Cuyas coordenadas de su centro de gravedud sean X, 7 (G(x, 7)). Esta linea puede generar una superficie cuando gira aliededor del eje "Y" o' "x" segun muestra la fig(b). Como la linea gira aliededor del eje "y". su centroi de se mueve en una trayectoria circular cuyo radio es Z. Por lo tanto:

Primer Teorema :

Es la teorema establece que:

" El área de la superficie de revolución es igual al producto de la distancia que el centroi de de la linea recorre por la longitud de la linea.".

 $A = Z \tilde{n} \cdot \tilde{x} \cdot L$

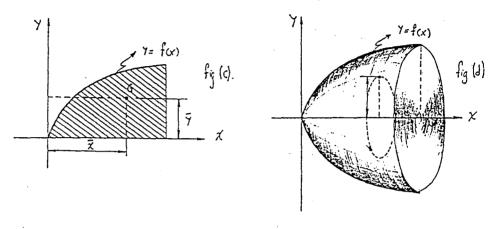
L = longitud de la linea. donde :

Z = Centroide de la linea.

(0)

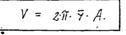
(:

si se tiene un área en el plano \overline{XY} (según muestra la fig(c)) y ésta tiene au cento de gravedad [G] que tiene por coordenadas $\overline{X}.\overline{Y}$ respectivamente. Pode mos generar un volumen haciendo girar el área alrede dor del eje X ó Y, cuyo centro de gravedad genera un área circular de radio \overline{X} ó \overline{Y} por \overline{Z} \overline{N} .

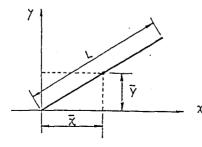


Segundo Teorema | Este tecrema establece que:

" La magnitud del volumen (V) de revolución generado es igual al producto de la distancia que recorre el centrade. del área por la magnitud de la misma."



Ejemplo Calcular la su perficie generada, por una linea que gira alrededor del eje X (Como muestra la fig).

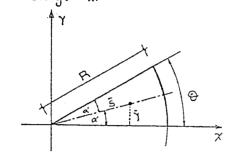


Esta recta tiene su centro de gravedad $G(\bar{X}, \bar{Y})$ al girar sobre el eje X genera la superficie del cono.

 $\overline{7} = \frac{L}{2} Sen \alpha$.

PROBLEMAS RESUELTOS

(1:) Calcular el volumen generado, al girar la figura del sector circular alrededor del eje X.



$$\overline{S} = \frac{2R \operatorname{Sen} \alpha}{3\pi} ; \, \widetilde{N} = \alpha.$$

$$\overline{Y} = \underline{2R} \cdot \underline{3en^2d}$$
.

$$5i: \theta = 2\alpha \Rightarrow \alpha = \frac{\theta}{2}$$

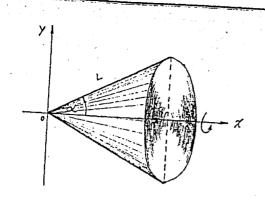
$$V = 2\Pi \cdot \frac{2R}{3N} \cdot Sen^2 \alpha \cdot A$$

Entonces:

$$V = \frac{4 \Re R \cdot 3 \cdot n^{\epsilon} \left(\frac{R}{2}\right) \cdot 9 \cdot R^{2}}{3 \left(\frac{R}{2}\right)} = \frac{2 \cdot 4 \cdot \Re R \cdot R^{2} \cdot 2 \cdot 5 \cdot n^{\epsilon} \left(\frac{R}{2}\right)}{3 \Re R^{2}}$$

$$V = 8 \cdot \mathcal{N} \cdot \mathcal{R}^3 \mathcal{S}_{en} \cdot \left(\frac{\mathcal{E}}{2}\right)$$

$$V = \frac{8}{3} \text{ II. } R^3 \cdot Sen^2\left(\frac{\Theta}{2}\right)$$



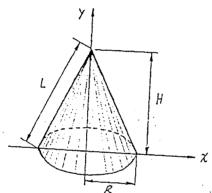
Por lo tanto:

A = 27. 1. Sena. L

Entonces:

A= Ti.L2 Send.

Pero por lo general estan dadas en función de H y R.



Por lo tanto:

L= VH2+R2

Además: $\bar{\chi} = \frac{1}{2} \chi$

Entonces: A= Z.N. 1R. VH2+R2

A = N. R VHZ + RZ

Calcular el volumen de una esfera:

El volumen que genera una fig semicircular será una esfera.

Entonces: $\overline{Y} = \frac{4R}{3\pi}$ Ademas: $A = \frac{\gamma \cdot R^2}{2}$

Por lo tanto:

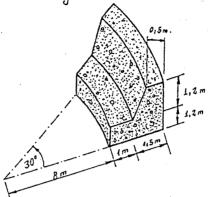
Enlonces:

$$V = \underline{q} \ \gamma \cdot R^3$$

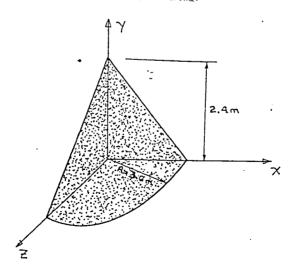
CARRERA DE ING. CIVIL

PROBLEMAS PROPUESTOS

Delerminar el volumen del concreto que se necesita para construir un muro e curva que se indica en la fig.

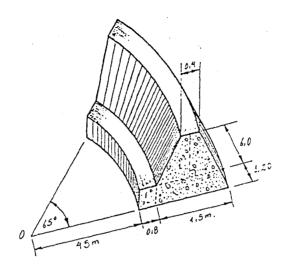


- 2. Determinar la superficie de la curva. No incluir el area de los extremos en la figura anterior.
- 3. La arena colocada entre dos paredes según muestra latig, tiene la forma de un cuarto de cono y que el 24% de este volumen se encuentra vacio (lleno de aire). Determinar el volumen de la arena.



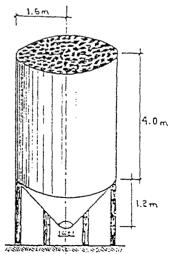
(3)

(4.) Un dique circular de concreto. Determinar el peso total del dique si el concreto tiene un peso específico de 2,4 1/m3



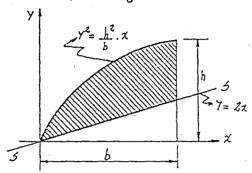
- 5.) El tonel está lleno completamente de carbón. Determinar el volumen total del curbón si el espucio vacio representa un 25% del valumen total.
- (1-) Si el espesor de la que está construido el tonel esde 10 mm.
 Determinar su peso cuando está vacio.

El accro tiene una densidad de $f = 7,85 \text{ t/m}^3$.

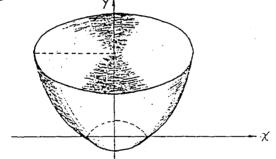


7. Determinar el volumen generado por la curva $y^2 = \frac{h^2}{b} \cdot x$, (van do gira alre - de dor del eje 5-5 (fig. del problema 8).

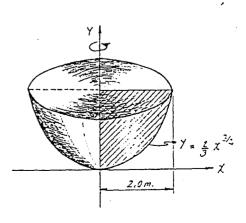
B. Con relación a la fig cuya función es $Y^2 = \frac{h^2}{2} \cdot \pi$. Calcular la superficie de revolución, cuando gira alrededor bel eje 5-6



9. Una tobera para el motor de un cohete se diseña girando la función : $Y = \frac{2}{3} (x-1)^{3/2} \quad \text{alrededor del eje "y" determinar la superficie de la tobera.}$



10.) Determinar el volumen generado
por la superficie; comprendido
entre las curvas: (vando gira.
alrededor del eje 'y"; (omo mues
tra la fig. siguiente.



CENTROS DE GRAVEDAD

YOLUMENES

PRECIOS ECONOMICOS PRECIOS ECONUM.

PRECIOS ECONUM.

PRECIOS ECONUM.

PRECIOS ECONUM.

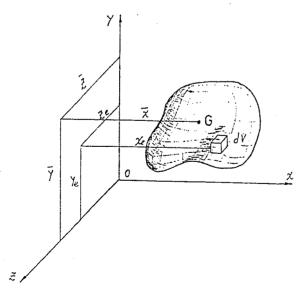
Tomología

un objeto prede determinarse calculando los momentos" de los elementos con respecto a los ejes coordenados. Por lo que:

$$\frac{1}{y} = \frac{\int_{Y} \frac{y_{e} \, dY}{\int_{Y} \, dY}}{\int_{Y} \, dY}$$

$$\bar{z} = \frac{\int_{Y} z_{e} dy}{\int_{Y} dy}$$

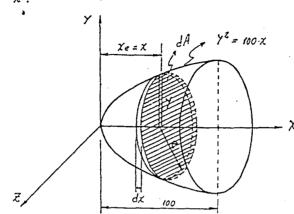
Es importante recordar, que cuando se escogen un sistema coordenado de ejes se simplifique lo más posible.



Tambien si se utiliza un sistema coordenado rectangular los térmi nos Xe, Ye, Ze que son "brazos de palanca". De ser po sible, este elemento diferencial deberá escogerse de tal forma que tenga un tamaño diferencial o ancho en una sola dirección.

Una rez que se ha hecho, solo se requerira de una integración para cubrir totalmente la región .

Ejemplo: Encontrar el centroide (Z) del para boloide de revolución, genera do al girar al área sombreada (segun muestra la fig) con respecto al eje X.



se escoge un elemento diferencial que ten ga forma de un disco delgado; de un espesor dx (el elemento clA x se escoge siempre per pendicular al eje de revolución.)

Por lo tanto:
$$dV = \Re \cdot R^2 \cdot dx$$
; pero: $R = Y$

Aplicando la definición.

(3)

$$\bar{x} = \frac{\int x_e \, dV}{\int dV} = \frac{\int x \cdot \mathcal{H} \cdot 100 \cdot x \, dx}{\int \mathcal{H} \cdot 100 \cdot x \, dx}$$

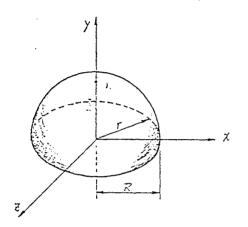
$$\bar{x} = \frac{100 \, \mathcal{H} \int_{x}^{100} dx}{100 \, \mathcal{H} \int_{x}^{100} dx} = \frac{\int_{0}^{100} x^2 \, dx}{\int_{0}^{100} x \, dx}$$

$$\bar{x} = \frac{\left(\frac{1}{3} \, x^3 \right)_{0}^{100}}{\left(\frac{1}{2} \, x^2 \right)_{0}^{100}} = \frac{2}{3} \frac{f_{100}}{f_{100}}^3 = \frac{200}{3}$$

Por lo fanto:
$$\bar{X} = \frac{200}{3} = 66,67$$

PROBLEMAS RESUELTOS

1. Por integracion directa, obtengase el centro de gravedad de la semiestera dada.



Se toma un elemento diferencial "disco circular" de rodio "r" y altura dy

Por lo tanto : $dV = 17 \cdot r^2 dy$ En la base : $x^2 i = z^2 = R^2$ (1)

Además: $r=\bar{z}=x$.

Entonces: $dV = \mathcal{V} - z^2 dy$ $de(1) z^2 = \mathcal{R}^2 - \chi^2$

Considerando el plano TXY; x2+y2 = R2 = x2 = R2-y2; Además Ye = Y

Aplicando la definición:

$$\overline{Y} = \frac{\int Y \cdot dY}{\int dY}$$
 $dc \cdot de : dY = \% \cdot \chi^2 dy = \% (2^3 - Y^2) dy$

$$\overline{Y} = \frac{\int_{\gamma}^{R} \overline{\chi} (R^{2} - Y^{2}) dY}{\int_{0}^{R} \overline{\chi} (R^{2} - Y^{2}) dY} = \frac{\overline{\chi} \int_{0}^{R} (R^{2} Y - Y^{3}) dY}{\overline{\chi} \int_{0}^{R} (R^{2} - Y^{2}) dY} = \frac{\left(\frac{1}{2} R^{2} Y^{2} - \frac{1}{4} Y^{4}\right)_{0}^{R}}{\left(R^{2} Y - \frac{1}{3} Y^{3}\right)_{0}^{R}}$$

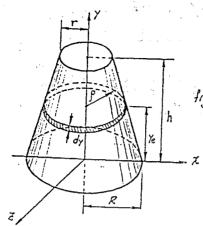
$$\frac{\overline{Y}}{Y} = \frac{\frac{1}{2}R^{2}R^{2} - \frac{1}{2}R^{4}}{R^{2}R - \frac{1}{2}R^{3}} = \frac{\frac{1}{2}R^{4}}{\frac{7}{2}R^{3}} = \frac{3}{8}R.$$

Por lo tanto:

 $\overline{Y} = \frac{3}{8}R$; Además: $\overline{Z} = 0$; $\overline{\overline{z}} = 0$

(2-)

Ubicar el centroide 7" de la parte inferior del cono circular recto.



De la figura se tiene.

$$dy = \pi \cdot p^z dy$$
 (1)

Anillo circular donde: $f^z x^z + z^z$

Enton ces: $dV = \mathcal{N}(\chi^2 + z^2)dy$

Pero haciendo un corte en el plano Txy además conciderando la mitad de este se tiene: fiq(**).

h dy $\frac{D}{A}$ Ye = Y fig(x *)

Por semejunza de triangulos:

A ABC ~ A ADE

Ye = Y Entonces:
$$\frac{h}{l-r} = \frac{h-Y}{l-r}$$

$$f = \underbrace{Rh - \gamma(R-r)}_{h} \Rightarrow f = R - \underbrace{\gamma}_{h}(R-r) \dots (2)$$

Entonces:
$$Y = \frac{Nh}{3} \left(R^2 + R_r + r^2 \right)$$

Aplicando la definición.

$$V\overline{\gamma} = \int Ye \ dV = \int_{0}^{h} \gamma \, \widehat{\pi} \left(R - \frac{\gamma}{h} - \frac{\gamma \cdot R}{h} + \frac{\gamma \cdot r}{h} \right)^{2} \ d\gamma$$

Integrando: $V\bar{Y} = \prod_{1/2} \left[h^2 R^2 + 2 \cdot r \cdot h^2 \cdot R + 3 \cdot r^2 \cdot h^2 \right] = \prod_{1/2} \left(R^2 + 2 \cdot r \cdot R + 3 \cdot r^2 \right)$

Por lo tanto:
$$\overline{Y} = \frac{h}{4} \left(\frac{R^2 + 2R \cdot r + 3r^2}{R^2 + Rr + r^2} \right)$$

3.º Deferminar el centraide del volumen generado al girar la perción mostrada de la curva Coseno respecto al eje "X".

Entences dV = 2.11. 4. ydx.

3i: Y = 2.17. 9.A.

osea:
$$dY = Z \cdot \tilde{\eta} \cdot Y^2 dx$$
...(1)

$$Y = h \cos\left(\frac{\widetilde{n} \cdot x}{2\pi}\right) \cdot \dots \cdot (2)$$

$$\int dV = \int_{0}^{a} \widetilde{\Pi} \cdot \left[\cos \left(\frac{\widetilde{\Pi} \cdot X}{2a} \right) \cdot h \right]^{2} dx \qquad \Rightarrow \qquad Y = \frac{a \cdot \widetilde{\Pi} \cdot h^{2}}{2}$$

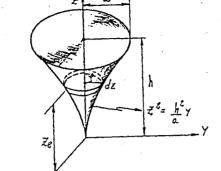
$$V\bar{\chi} = \int \chi e^{\frac{1}{2}V} = \int_{0}^{\alpha} \chi \left(\pi \cdot \gamma^{2} d\chi \right) = \int_{0}^{\alpha} \pi \cdot h^{2} \chi \left(as^{2} \left(\frac{\pi \cdot \chi}{2 \cdot a} \right) d\chi \right)$$

$$V\bar{\chi} = \pi \cdot h^{2} \left[\frac{a^{2}h^{2} \left(\pi^{2} - 4 \right)}{4\pi} \right] ; si : V = \frac{a\pi h^{2}}{2} \Rightarrow , \quad \bar{\chi} = \frac{a \cdot \pi^{2} - 4a}{2 \cdot \pi^{2}}$$

$$\text{Por lo tanto:} \quad \bar{\chi} = \frac{a}{2} \left[1 - \frac{4}{\pi^{2}} \right] \quad \text{ox!!}$$

CARRERA DE ING. CIVIL

Encontrar el controide del sólido mostrado en la fig. (4:-)



Se exoge un elemento diferencial cilindico.

dV = NP dz. pero S=Y

enel plano TYZ

Entonces: dv = NY2dZ.

Si des pajanos de la « cuación: $E^2 - \frac{h^2}{a} Y \Rightarrow Y = \frac{a \cdot Z^2}{h^2}$. $dV = \widetilde{II} \left(\frac{a \cdot Z^2}{L^2} \right)^2 dZ$. Por lo tanto: $V = \int_0^h \widetilde{N} \cdot \frac{a^2}{\lambda^4} \cdot Z^4 dz \cdot = \underbrace{\widetilde{N} \alpha^2}_{\lambda^4} \left(\frac{1}{5} \cdot z^5 \right)_0^h = \underbrace{(\widetilde{N} \cdot a^2)}_{5} \cdot h^5 \Rightarrow V = \underbrace{1}_5 \widetilde{N} \alpha^6 h \cdot a^6 h$

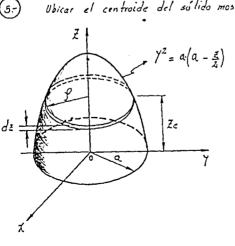
Aplicando la definición: $dV = II \cdot \alpha^2 \cdot Z^4 dZ$.

Applicando la definición:
$$dV = \frac{11}{h^4} \cdot a \cdot z \cdot az$$
.

$$V\bar{z} = \int_{z}^{z} dV = \int_{0}^{h} \frac{\pi a^2}{h^4} \cdot \bar{z}^5 d\bar{z} = \frac{\pi a^2}{h^4} \int_{0}^{h} \bar{z}^5 d\bar{z} = \frac{\pi a^2}{h^4} \left(\frac{1}{b} \bar{z}^4\right)_{0}^{h}$$

$$V\bar{z} = \frac{\pi}{b} \frac{a^2}{h^4} \cdot h^b \Rightarrow \bar{z} = \frac{1}{b} \frac{\pi a^2 h^2}{\sqrt{a^2 h}} : \text{En fonces}: \bar{z} = \frac{5}{b} h.$$

Ubicar el centroide del sólido mostrodo en la figura. (5.-)



se escoge un elemento diferencial cilin diico de radio f. y a una altura Ze de la base.

 $\therefore \quad dV = \mathcal{U} \cdot \mathcal{Y}^z dz.$

su base está dada por: 72+48 = as (a una altura Ec +)

A una attura Ze &tiene:
$$\chi^2 + \gamma^2 = f^2$$
; donde $f = \gamma$ en el plano 12γ

Por lo tanto:
$$dV = \pi \cdot y^2 d\bar{z}$$
 o sea: $dV = \pi a \left(a - \frac{\bar{z}}{2}\right) d\bar{z}$. (1)

Para hullar les limites ; oi considerames la expresión:

$$y^2 = a\left(a - \frac{\pi}{2}\right)$$
 si $y = 0$

Entonces
$$a(a-\frac{\pi}{2})=0 \Rightarrow z=2a$$
.

$$V = \int_{0}^{2\pi} (\Re a^{2} - 2\Re a) d\vec{z} = (\Re a^{2}\vec{z} - \frac{1}{4}\Re a\vec{z}^{2})_{0}^{2\alpha}$$

$$V = 2\Re a^{3} - \Re a^{3} \Rightarrow V = \Re a^{3}$$

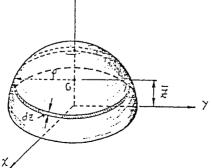
Aplicando la definición.

$$V\bar{z} = \int z \, dV = \int_0^{2\alpha} \left(\tilde{N} \alpha^2 \bar{z} - \frac{1}{2} \tilde{N} \alpha z^2 \right) \, d\bar{z} = \left(\frac{1}{2} \tilde{N} \alpha^2 \bar{z}^2 - \frac{1}{2} \tilde{N} \alpha z^3 \right)^{2\alpha}$$

$$V\bar{z} = 2 \tilde{N} \alpha^2 \alpha^2 - \frac{8}{6} \tilde{N} \alpha \alpha^3 = \frac{1}{3} \tilde{N} \alpha^4$$

Parlo lanto:
$$\overline{z} = \frac{2}{3} \pi \cdot \alpha^4$$
 $\Rightarrow \overline{z} = \frac{2}{3} \alpha$

6. El hemisterio de radio R, está hecho con una serie de placas muy delgadas apiladas de tal forma
que la densidad varia en
relación con la altura f= X=



gadas apiladas de tal forma que la densidad varia en relación con la altura f= X=, donde X = Cte . Determinar la masa y la distancia = de la semiestera.

Sa escoge un elemento diferencial de espesor de

haciendo un corte en el plano 177 ; se tiene :

5.
$$S=Y$$
; Además $Y^2+Z^2=R^2$

donde:
$$y^2 = R^2 - Z^2$$

$$\Rightarrow V = \int_{0}^{R} \pi(R^{2} - Z^{2}) dz = \pi(R^{2} Z - \frac{1}{3} Z^{3})^{R}$$

Porlo tanto: dV = ir (R2-Z2)dz (1)

 $Y = \frac{2}{3} \Re \mathcal{R}^3$ Volumen dela semies fera.

$$\overline{z} = \frac{\int P \cdot z \, dV}{\int P \, dV} = \frac{\int_{0}^{R} K z^{2} \mathcal{N}(R^{2} - Z^{2}) \, dz}{\int_{0}^{R} K z \cdot \mathcal{N}(R^{2} - Z^{2}) \, dz} = \frac{\mathcal{N} K \int_{0}^{R} (R^{2} z - Z^{2}) \, dz}{\mathcal{N} K \int_{0}^{R} (R^{2} z - Z^{3}) \, dz}.$$

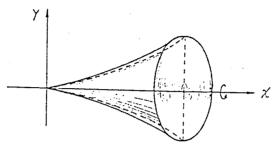
$$\frac{\vec{z}}{\vec{z}} = \frac{\left(\frac{1}{3}R^{2} \cdot \vec{z}^{3} - \frac{1}{3}\vec{z}^{5}\right)_{0}^{R}}{\left(\frac{1}{2}R^{2} \cdot \vec{z}^{2} - \frac{1}{4}\vec{z}^{4}\right)_{0}^{R}} = \frac{\frac{1}{3}R^{5} - \frac{1}{5}R^{5}}{\frac{1}{2}R^{4} - \frac{1}{4}R^{4}} = \frac{\frac{7}{15}R^{5}}{\frac{1}{4}R^{4}}$$

Por lo tanto:
$$\overline{Z} = \frac{8}{15} R$$
.

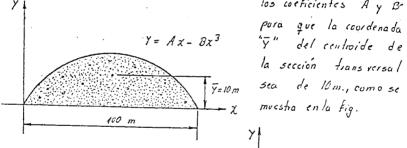
$$\overline{Y} = 0$$
 ; $\overline{X} = 0$

PROBLEMAS PROPUESTOS

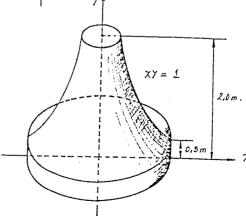
(1-) Girando la curva Y= 1/4 x², alrededor del eje X un volumen de revolución de 10 m³, Determinar ou centraide.



(2.) Se muestra la sección transversal de un relleno de arena. Determinar



3.) Por integración, determinace
el área y la distancia cen troidal X del área sombreada;
Luego utilizando esos resultados determinar el volumen de este sólido si gira alrededor del eje
y, como se muestra en la figura.

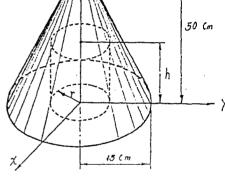


Daterminar la ubicación Z del centroide de la figura consistente en un cono yun hemiskrio que esta sobre el cono. tal como muestra la fig.

12,0 cm.

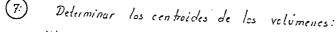
(5.-) Determinar la distancia Z del centroide de la fig, que consis . . te en on cono de . H = 50 cm perforado en su base de forma cilin drica que liene las dimenciones de radio r = 5 cm. y altura h = 20 cm.

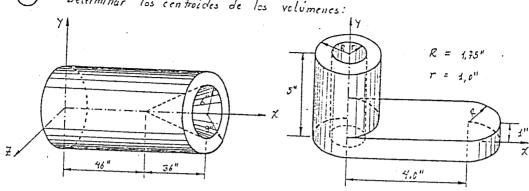
2.4 cm



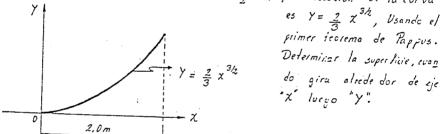
(6.-) El cilindro circular, está hecho de (Al) condensidad de 2700 Kg/m3 y (Fe) con densidad de 7800 Kg/m^3 a): De terminar el centroide del volumen del cilindro. b): Determine el centro de masa del cilindro.

600 mm

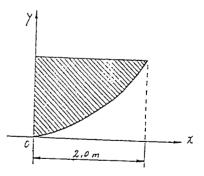




Si la densidad de la linea varia con $f = \frac{1}{2} x^2$, y la ecosción de la curva (8.-)



(9.-) Con referencia a los mismos datos del problema anterior. Calular el rolumen de la área en revolu ción, dende fraria de igual mamanera con & x2.



MOMENTOS DE INERCIA



11.1: GENERALIDADES. En el análisis de problemas de ingenieria aparecen con fre_ cuencia las cantidades llamadas "Momentas de Inercia",

tambien conocidas como momentos de segundo Orden. Así por ejemplo, los momentos de inercia de áreas se utilizan en el estudio de fuerzas distribuidas y en el calculo de deflexiones en las vigas. El momento ejercido por la presión sobre una placa sumergida, se prede expresar en términos del momento de inercia del área de la pla Fa . Para estudiar estas aplicaciones, los momentos de inercia deben ser parte de nuestro estudio, por lo tanto, en este capítulo se desarrollará un método para deter minar el momento de inercia tanto de un área como de un cuerpo que tenga masa especifica.

El momento de inercia de un área es una propiedad importante en la ingeniería, puesto que ésta debe determinarse o especificarse si uno va a ana lizar ó diseñar un miembro deuna estructura. Por otro lado se debe conscer el momento de inercia de masa del cuerpo si se estudia el movimiento mismo.

11,2: DEFINICION -

En capítulos anteriores se definió que el cenhoide de un area, se encontró considerando el " Primer Momento de un area "res-

pecto a un eje ; esto es , para calcular se turo que exaluar una integral de la forma : IXdA, por lo que los momentos de inercia se define como :

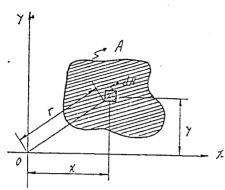
 $\int \chi^{z} dA$.

Entonces: el "Momento de Inercia respecto al eje Y (Iy) es el praducto del área por su distancia al cuadrado ", así:

 $T_{\gamma} = \int x^2 dA.$

Por lo lanto según las consideraciones anteriores se tiene

Si se considera por ejemplo un ásea (A) se gun muestra la figura, den tro el ásea comprendido se toma un



elemento diferencial d. éste tiene por coordenadas z, y . Por definición este elemento d.A. tiene sus momentos de inercia, como sigue.

$$dI_x = y^2 dA.$$

$$dI_y = x^2 dA$$

respectivamente: por lo tanto para el área completa será :

$$I_X = \int \gamma^2 dA$$
. ; $I_Y = \int \chi^2 dA$.

Tombien se puede definir respecto a un eje que pasa por "O" que es perpendicular a los ejes XeY, por lo tanto : Segun lo fig. se tiene:

Entonces: Io = $\int (x^2 + y^2) dA$.

$$I_0 = \int x^2 dA + \int y^2 dA$$
. (Nomentos de inercia resperto de $\chi_{e,Y}$)

Por lo danto:

$$I_0 = I_X + I_Y$$

Llamado momento polar de inercia.

11,3: PRODUCTO DE INERCIA -

En algunas aplicaciones de diseño estructural o mecánico, es necesario saber la orientación de

aquellos ejes que proporcionan los momentos máximos y mínimos del área.

Por lo que, el producto de inercia de un elemento de ásea (dA) localizado en el punto (X,Y), según la figura anterior, se define como:

$$dI_{xy} = \chi \cdot y \cdot dA$$

Para el área total se tiene :

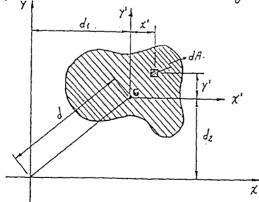
$$Ixy = \int x \cdot y \, dA$$
.

Llamado producto de inercia.

11,4- TECREMA DE STEINER :

Conocida tambien como Ecorema de ejes paralelos; en algunos casos se conocen los momentos

de inercio de un area respecto aun sistema de ejes particulares, pero a veces se requieren sus valores con respecto a otros ejes; si los ejes son para lelos se pueden



Se gun la fig. los ejes X', Y' ejes rectungulares que pasan per su centroide G ; d1 y d2 son dislan cias fijas entre los Y'-Y y

aplicando el teorema de Steiner.

x'-x.

Aplicando la definición del elemento diferencial dA. con respecto al eje x se tiene:

$$dI_X = (Y' + d_2)^2 dA$$
 Integrando: m/m.

De lo onterior se liene:

$$Ix = \int (Y' + d_Z)^2 dA$$

Desarro llundo:
$$Ix = \int (y'^2 + 2y'dz + d_z^2) dA = \int y'^2 dA + 2dz \int y' dA + \int d_z^2 dA$$
.

La expresión:
$$\int y'^2 dA = \overline{I}x$$
 donde: $d_z^2 \int dA = d_z^2 A$.

Además:
$$2 d_2 \int Y' dA = 0$$
 Parque el eje α' pasa por el conhaide del área quelo tanto $Y' = 0$

$$\overline{I}_n$$
 resumen: $\overline{I}_x = \overline{I}_x + d_x^2 A$

Deforma similar:
$$Ty = \overline{T}y + d_i^2 A$$

El teorema de Steiner dice:

" El momento de inercia respecto a otro eje paralelo a los que pasan por su centro de graredad de un área es igual al momento de inercia que pasa por su centroide más el producto de la distancia al cuadrado por su área".

En forma similar será:
$$Io = \overline{I}o + d^2 \cdot A$$
.

$$I_{xy} = \overline{I}_{xy} + d_1 \cdot d_2 \cdot A$$
.

11.5: RADIO DE GIRO - Para el cálculo de estructuras, especialmente en el diseño de columnos, « utiliza con frecuencia esta característica geo métrica, que se lloma "Radio de giro" cuya unidad funda mental es "Unidades de longitud" (m, m, plg, pie, etc.

Estan expresadas en función de los momentos de inercia y áreas; por lo que són:

Lo dicho anteriormente:

$$K_{x} = \sqrt{\frac{I_{x}}{A}}$$
 ; $K_{y} = \sqrt{\frac{I_{y}}{A}}$; $K_{o} = \sqrt{\frac{I_{o}}{A}}$

Que son radios de giro respecto a los ejes X, Y, etc.

Además estas expresiones son fáciles de recordar dudo que són similares a la que se utiliza para delceminar el momento de inercia de un área respecto a un eje

Por ejemplo:
$$Ix = K_x^3 A$$
. (1)

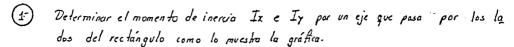
Mientras que para un elemento diferencial dIx = yodA. (2)

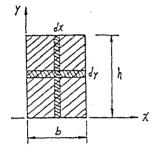
Ponde (1) y (2) son similares:

de ahí que de (1)
$$\Rightarrow$$
 $Kx = \sqrt{\frac{Ix}{A}}$

PROBLEMAS RESUELTOS

MOMENTOS DE INERCIA





- 1° Se essage un elemento diferencial.
- 2º Se aplica la definición.

$$Ix = \int y^2 dA$$
. donde: $dA = bdy$

$$\Rightarrow I_X = \int_0^h \gamma^2 \cdot b \, d\gamma = \left(\frac{1}{3}b \, \gamma^3 \right)_0^h$$

Enfonces:
$$Ix = \frac{b \cdot h^3}{3}$$

Entonces: Ix = b.h3 (el elemento difuencial que se escogio es horizontal).

Porlo tanto pura Iy escogemas un elemento diferencial vertical:

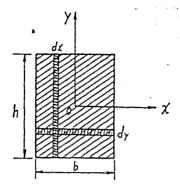
Enfonces:
$$I_{Y} = \int_{0}^{b} x^{2} \cdot h dx = \left(\frac{1}{3} h \cdot x^{3}\right)_{0}^{b} = \frac{1}{3} h \cdot b^{3} - 0$$

Porlo tanto:
$$Iy = \frac{h \cdot b^3}{3}$$

Se puede notar que las unidades son [114] p'ejemplo : (m4, m4, plq4, etc.; o sea unidades a la evarta potencia.

Sin embargo puede existir momentos de inercia con respecto a otros ejes (zim. un eje que pasa porsu centroide, con el ejemplo siguiente lo demos tracemos.

(2) Calcular el momento de inercia con respecto a los ejes que pasan por su centro de grave dad (Ix, Iy).



$$\bar{I}_x = \int \gamma^2 dA$$
. donde: $dA = b \cdot d\gamma$

$$\overline{I}_{X} = \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} Y^{\underline{\ell}} \cdot b \, dy = \left(\frac{1}{3} \cdot b \cdot Y^{3}\right) \Big|_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}}$$

$$\overline{I}_{X} = \frac{h}{3} \left(\frac{h^{3}}{8} - \left(-\frac{h}{6}\right)^{3}\right) = \frac{h}{3} \left(\frac{2h^{3}}{8}\right)$$

Enfonces:
$$\overline{I}_{x} = \frac{1}{12}b \cdot h^{3}$$

De la misma forma :
$$\overline{I}_Y = \int x^2 dA$$
 pero : $dA = h \cdot dx$.

$$\overline{I}\gamma = \int_{\frac{L}{2}} \chi^2 h d\chi = \int_{\frac{L}{2}} \left(\chi^3 \Big|_{-\frac{L}{2}}^{\frac{L}{2}}\right) = \int_{\frac{L}{2}} \left(\left(\frac{L}{z}\right)^5 - \left(-\frac{L}{z}\right)^3\right)$$

$$\bar{\mathcal{I}}_7 = \frac{h}{3} \left(\frac{h^3}{8} + \frac{h^3}{8} \right) \implies \bar{\mathcal{I}}_7 = \frac{h^3 h}{12}.$$

Si deseamos encontrar el momento polar de inercia o sea por un eje perpendicular que pasa por 0 se liene:

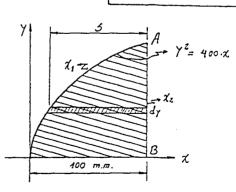
$$I_0 = \overline{I}_x + \overline{I}_y = \underbrace{b \cdot h^3}_{12} + \underbrace{h \cdot b^3}_{12} \Rightarrow \overline{I_0 - \underbrace{b \cdot h}_{12} \left(b^2 + h^2 \right)}$$

3. Determinar el momento

de inercia del área

sombreado con respecto al

eje x



La recta A-B tiene por ecuación: X = 100 o sea $X_1 = 100$

despejando X de
$$y^2 = 400 \times \Rightarrow \chi_2 = \frac{y^2}{400}$$

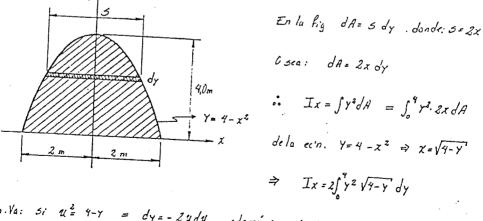
5i
$$dA = 5 dy$$
 pero: $S = \chi_1 - \chi_2$ osca: $S = 100 - \frac{y^2}{400}$

Enlances :
$$dA = \left(100 - \frac{Y^2}{400}\right) dy$$
.

$$I_{\chi} = \int y^{2} dA = \int_{0}^{200} y^{2} (100 - \frac{y^{2}}{400}) dy = 100 \int_{0}^{200} y^{2} dy - \frac{1}{400} \int_{0}^{200} y^{4} dy$$

$$I_{\chi} = \int y^{2} dA = \int_{0}^{200} y^{2} (100 - \frac{y^{2}}{400}) dy = 100 \int_{0}^{200} y^{2} dy - \frac{1}{400} \int_{0}^{200} y^{4} dy$$

$$Ix = \left(\frac{100}{3} y^3 - \frac{1}{5.400} y^5\right)^{200} = \frac{8.10^8}{3} - \frac{8.10^8}{5} = \frac{11}{15} \cdot 10^8 (m_m)^4$$
Por lo tunto:
$$Ix = 1.067 \times 10^8 (m_m)^4$$



Ca. Va:
$$5i \quad u^2 \quad 4-Y = dy = -2udu$$
. además: $5i \quad Y=0 \Rightarrow u=2$

Entonces: $I_X = 2\int_{a}^{0} (q-u^2)^2 \cdot u \cdot (-2u \cdot du)$

Desarro llando:

$$I_{x} = -4 \int_{z}^{0} u^{2} (9 - u^{2})^{2} du = -4 \int_{z}^{0} u^{2} (16 - 8 u^{2} + u^{4}) du$$

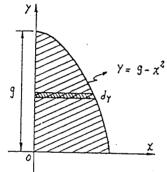
$$I_{x} = -4 \int_{z}^{0} (18 u^{2} - 8 u^{4} + u^{6}) du = -4 \left(\frac{16}{3} u^{3} - \frac{8}{5} u^{5} + \frac{4}{7} u^{7} \right)^{0}$$

$$I_{x} = -4 \left[-\left(\frac{16}{3} \cdot z^{3} - \frac{2}{5} \cdot z^{5} + \frac{4}{7} z^{7} \right) \right] = \frac{4096}{5}$$

Por lo tanto? Ix = 39 (m4)

$$\pm x = 33 \ (m^{\dagger})$$

(55) Determinar el momento deinercia IX.



De la ech findamental:
$$I_X = \int y^2 dA$$

$$\Rightarrow I_{x} = \int_{1}^{3} \gamma^{2} \cdot \chi \, d\gamma \, ; \rho_{1} \rho_{2} \cdot \rho_{3} \cdot \chi = \sqrt{g - \gamma}$$

$$I_{x} = \int_{1}^{3} \gamma^{2} \sqrt{g - \gamma} \, d\gamma$$

Ca. Ya.
$$h^2 = g - y \Rightarrow y = g - h^2$$

Además Combianlas limites:

dy = -2h dh.

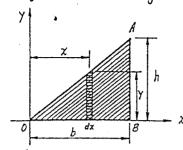
Entonces:

$$Ix = \int_{3}^{c} (g-h^{2})^{2} h(-2hdh) = -2 \int_{3}^{c} h^{2} (81-18h^{2}+h^{4}) dh.$$

$$I_{x} = \int_{3}^{\circ} -2 \left(81 h^{2} - 76 h^{4} + h^{6} \right) dh = -2 \left(\frac{81}{3} h^{3} - \frac{18}{5} h^{5} + \frac{1}{7} h^{7} \right)^{0}$$

$$I_{x} = -2\left[-\left(\frac{41}{3}\cdot 3^{3} - \frac{12}{5}\cdot 3^{5} + \frac{1}{7}\cdot 3^{7}\right)\right] = \frac{11614}{35}$$

6. Calcular los momentos de inercia con respecto a los ejes X e Y. del trian gulo mostrado en la fig.



$$3i: dA = y dx$$

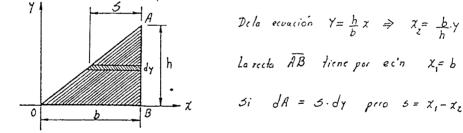
Enel
$$\triangle$$
 DAB setiene: $\frac{h}{b} = \frac{Y}{X}$
 $\Rightarrow Y = \frac{h}{b} x$ (ec'n dela recta \overline{OA})

Entences: $S = b - \frac{1}{h}y \Rightarrow \sqrt{A} = (b - \frac{1}{h})dy$

Por definición:
$$I_{Y} = \int x^{2} dA = \int_{0}^{b} x^{2} \cdot y dx$$
. pero: $y = \frac{h}{h} x$.

Entences:
$$I_{\gamma} = \int_{o}^{b} \frac{h}{b} x^{3} dx = \frac{h}{b} \left(\frac{1}{4} x^{4} \right)_{o}^{b} = \frac{1}{4} \frac{h}{b} \cdot b^{4}$$

Por lo lanto:
$$I_{\gamma} = \frac{h \cdot b^3}{4}$$



$$I_{x} = \int y^{z} dA = \int_{0}^{h} y^{z} \cdot \left(b - \frac{b \cdot y}{h}\right) dy = \int_{0}^{h} \left(b y^{z} - \frac{b}{h} y^{3}\right) dy$$

$$I_{x} = \left(\frac{b}{3} y^{3} - \frac{4}{4} \cdot \frac{h}{h} \cdot y^{4}\right)^{h} = \left(\frac{1}{3}b \cdot h^{3} - \frac{4}{4} \cdot \frac{b \cdot h}{h} h^{4}\right)$$

Por lo tanto:
$$Ix = \frac{1}{12} \cdot b \cdot h^3$$

Se evaluará toman do en cuenta la sigte expresión.

$$I_{xy} = \int x \cdot y \, dA.$$

(7:) Calcular el producto de inercia de una fig rectangular respecto a los ejes XeY 3i: dH = dx.dy

$$I_{XY} = \iint x \cdot y \, dA$$

 $Ixy = \int_{a}^{b} \int_{a}^{b} x \cdot y \, dx \cdot dy$ Entonces: $I_{XY} = \int_0^h \left(\frac{1}{z} x^c y \Big|_0^b\right) dy = \int_0^h \frac{1}{z} b^z y \cdot dy = \frac{1}{z} \left(\frac{1}{z} b^z y^z \Big|_0^h\right)$

Por lo tanto:
$$I_{XY} = \frac{1}{4}b^2 \cdot h^2 \Rightarrow I_{XY} = \frac{b^2 \cdot h^2}{4}$$

de gravedad.

Hiplicando la del.
$$\overline{I}_{XY} = \int_{X} x y \, dA$$
.

Se liene: $\overline{I}_{XY} = \int_{\frac{L}{2}}^{\frac{L}{2}} \int_{-\frac{L}{2}}^{\frac{L}{2}} \pi x y \, dy \, dx$.

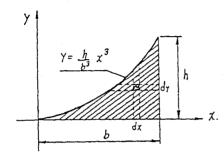
 $\overline{I}_{n} t_{n} ces: \quad \overline{I}_{xy} = \int_{-\frac{L}{2}}^{\frac{L}{2}} \left(\frac{1}{2} x \cdot y^{z} / \frac{L}{2} \right) dx. \quad = \int_{-L}^{\frac{L}{2}} \frac{1}{2} x \left(\frac{L^{z}}{4} / \frac{L^{z}}{2} \right) dx.$

Por lo tanto:
$$\overline{I}_{XY} = 0$$

CARRERA DE ING. CIVIL ---

En conservencia, según el resultado anterior se puede de clucir: " El producto de inercia es igual a CERO Cuando dichos ejes pasen por su centro de gravedad , además si la figura es simétrica", por ctra parte el producto de inercia puede ser positivo, cero ó negatiro dependiendo de la ubicación de la liquia en el plano carteciano.

Determinar el producto de inervia del área sombreada con respecto a los ejes x e Y.



$$\exists x \cdot y = \int_{a}^{\frac{1}{b^{3}}x^{3}} \int_{0}^{b} x \cdot y \, dx \cdot dy$$

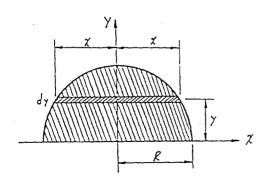
$$I_{xy} = \int_{0}^{a} x \left(\frac{1}{x} y^{2} \right)_{3}^{\frac{h}{b^{3}}x^{3}} dx$$

Enfonces:
$$I_{XY} = \int_0^b \frac{1}{2} x \frac{h^2}{b^2} x^2 dx = \int_0^b \frac{1}{2} \frac{h^2}{b^2} x^{\frac{7}{2}} dx = \frac{h^2}{2b^2} \left(\frac{1}{2} x^2\right)_0^b$$

Por lo tanto:
$$Ixy = \frac{1}{16} \cdot h^2 \cdot \frac{b^8}{16}$$
 . $Ixy = \frac{b^2 h^2}{16}$

$$Ixy = \frac{b^2 h^2}{16}$$

Determinar el momento de inercia con respecto al eje X del área senicircular. (10:)



$$\chi^2 + \gamma^2 = R^2 \Rightarrow \chi = \sqrt{R^2 - \gamma^2}$$

Aplicando la definición:

$$I_{x} = \int y^{2} dA = \int y^{2} \cdot 2x \cdot dy.$$

، ز_

Entonces: Ix = \int 2.42 \R2-y2 dy Ca. Va: Y = R Scn &

dy = R608 d8 Ix = \(2 \left(2 \ Sen \text{8} \right)^2 \sqrt{R^2 - R^2 \ \ Sen^2 \text{8} \cdot \ R \ \left(c \ \text{8} \ \ d \text{8} \cdot \)

Para hacer cambio de límites :

Si: Y=0 ⇒ &= 0° 3i Y= R ⇒ 8 = 11

Desarro llando: Ix = 25 R3 Sen2 & Cos & · RV1-5in2 & d& pero: Cos & = VI-sen&

 $Ix = 2R^4 \int_{-\infty}^{\frac{\pi}{2}} s_{cn}^2 \xi \cdot \cos^2 \theta \, d\xi.$

Integrando tenemos: $I_x = \frac{\pi \cdot R^4}{8}$

TEOREMA DE STEINER

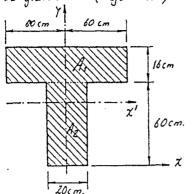
El área sembreada tiene un A= 15.103 cm² y tiene un Iy=35.106 cm², Determinar su momento de Inervici con respecto al gie Y', El eje 7-7 es centroidal. Aplicando la definición: Iy = Iy + d2. A donde d= 25cm.

Iy = -28 2 15-163 + 25-106

 $\bar{I}_{Y} = -d^{2} \cdot A + I_{Y}$

 $I_{\gamma'} = \overline{I}_{\gamma} + d^2 A$ = 13,24.106 + 12. 15.103 $\Rightarrow \overline{I_{\gamma'}} = 15,4.10^{\frac{2}{3}} (5.79)$

Determinar el mamento de inercia del pertil indicado respecto a su centro de gravedad (eje x1)



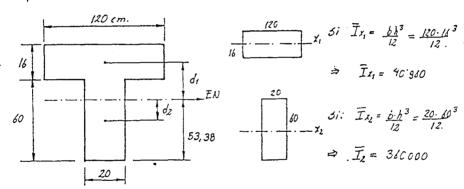
1º Se debe encontrar el eje neutro, o sea se debe encontrar 7

 $\bigcup_{i\in I}$

$$\Rightarrow \overline{Y} = \frac{A_1 \cdot Y_1 + A_2 \cdot Y_1}{A_1 + A_2}$$

$$\overline{Y} = 53,385 (cm)$$

2º. Aplicamos el Teorema de Steiner : Ix = Ix + d2.A.

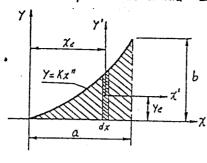


Elemento	Ai.	di	$ar{\mathcal{I}}_{z_i}$	di.Ai
	1920	14,62	40360	910389,3
	1200	23,38	360000	655949, 3
Σ			400960	10 66 338,6

CARRERA DE ING. CIVIL

$$Ix' = 1.47 \cdot 10^6 (cm^4)$$

Calcular el producto de Inercia Ixy de la fig murcada.



bolucion: Si. a', y' (ejes que pasan por el centroide del elemen

gular, además los

ejes pasan por (G.)

Conciderando: Y= Kxn

Si: X=a xy=b ⇒ X= b

Pordefinición: dIxy = dIxy + xe.ye.dA; pero. dIxy = 0 (elemento reclan-Además :

 $\chi_e = \chi$ Ye = 7

Por lo tanto: JIXY = X. Y. dA. , pero dA = Y. dx.

Integrands "/". Ixy = $\int_{\frac{1}{2}} x y^2 dx$; $y = \frac{b}{2a} \cdot x^n$.

 $Ixy = \frac{1}{2} \int_{a^{2n}}^{a} \frac{b^{2}}{a^{2n}} \cdot \chi^{2n+1} dx = \frac{b^{2}}{2a^{2n}} \int_{a}^{a} \chi^{2n+1} dx = \frac{b^{2}}{2a^{2n}} \left(\frac{\chi^{2n+2}}{2n+2} \right)_{a}^{a}$

 $I_{xy} = \frac{b^2}{2a^{\epsilon n}} \cdot \frac{a^{2n+2}}{2n+2} = \frac{b^2 \cdot a^{2n} \cdot a^2}{2a^{2n} \cdot (2n+2)} = \frac{a^2 \cdot b^2}{2 \cdot 2(n+1)}$ $Ixy = \underbrace{a^2 \cdot b^2}_{4(nti)}$ Solución. Entonces:

(14.-) Calcular el producto de inercia del área

sumbicada que se muestra en la siguiente figura.

CARRERA DE ING. CIVIL

Pág.211

Si:
$$dA = y \cdot dx$$
.; además $\chi e = \chi$ χ $\gamma e = \frac{1}{2} \gamma$

$$\Rightarrow d I_{XY} = \frac{1}{2} X Y dA. = \frac{1}{2} X Y^2 dX. ; \rho (0) Y = 3\left(\frac{X}{2} - \frac{X^2}{X}\right)$$

Entonces:
$$Ixy = \frac{1}{2} \int x \cdot \left(3\left(\frac{x}{2} - \frac{x^2}{16}\right)\right)^2 dx = \frac{9}{2} \int x \left(\frac{x}{2} - \frac{x^2}{16}\right)^2 dx.$$

Para hallar los límites: é el intervalo:

$$3i Y=0 \Rightarrow 3\left(\frac{x}{z}-\frac{x^2}{16}\right)=0 \Rightarrow X\left(\frac{1}{z}-\frac{x}{16}\right)=0$$

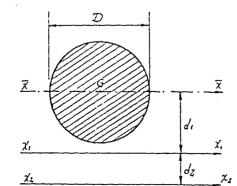
de donde:
$$X_1 = 0$$
 n $X_2 = 8$

Por lo tanto:
$$I_{XY} = \frac{9}{2} \int_{0}^{8} \chi \left(\frac{\chi^{2}}{4} - \frac{\chi^{3}}{16} + \frac{\chi^{4}}{256} \right) d\chi = \frac{9}{2} \int_{0}^{8} \left(\frac{\chi^{3}}{4} - \frac{\chi^{4}}{16} + \frac{\chi^{5}}{256} \right) d\chi.$$

$$Ixy = \frac{9}{2} \left(\frac{1}{16} x^4 - \frac{1}{80} x^5 + \frac{1}{152} x^6 \right)^8 = \frac{9}{2} \left(252 - \frac{2048}{5} + \frac{512}{3} \right)$$

$$\Rightarrow Ixy = \frac{384}{.5} = 76.8 \left(\mu^4 \right)$$

Determinar el diámetro D' y su momento de inercia respecte a su eje centroidal para lelo al eje
$$\chi_1 - \chi_1$$
, Sabiendo que sus momentos de Inercia $I_{\chi_1} = 4.1 \cdot 10^3$, Cm^4 y $I_{\chi_2} = 4.9 \cdot 10^3$ cm⁴ y que además $d_1 = 3.0$ cm; $d_2 = 4.0$ cm.



Considerando el eje X1-X1 se liene.

$$I_{X_1} = \bar{I}_X + d_i^2 \cdot A. \dots (1)$$

$$I_{x_2} = \overline{I}_{x} + (d_1 + d_2)^2 \cdot A_{\cdots} \quad (2)$$

$$A = \frac{I_{x_{i}} - I_{x}}{d_{i}^{z}} \qquad , \qquad A = \frac{I_{x_{k}} - \overline{I}_{x}}{(d_{i} + d_{z})^{2}} \qquad (3)$$

Si
$$A = A \Rightarrow \frac{I_{x_1} - \overline{I}_{x}}{d_1^2} = \frac{I_{x_2} - \overline{I}_{x}}{(d_1 + d_2)^2}$$

Enlances:
$$(I_{X_1} - \overline{I}_X)(d_1 + d_2)^2 = d_1^2(I_{X_2} - \overline{I}_X)$$

$$I_{X_1}(d_1 + d_2)^2 - \overline{I}_X(d_1 + d_2)^2 = d_1^2 \cdot \overline{I}_{X_2} - d_1^2 \cdot \overline{I}_X$$

$$\overline{I}_X(d_1^2 - (d_1 + d_2)^2) = d_1^2 \overline{I}_{X_2} - \overline{I}_{X_1}(d_1 + d_2)^2$$

Por lo que:
$$\overline{I}_{X} = \frac{d_{1}^{2}I_{Xz} - I_{X1}(d_{1}+d_{z})^{2}}{d_{1}^{2} - (d_{1}+d_{z})^{2}} = \frac{3^{2} \cdot 6.9 \cdot 10^{3} - 4.1 \cdot 10^{3} \cdot (3+4)^{2}}{3^{2} - (3+4)^{2}}$$

Por la funto: $\overline{I}_{X} = 3470 \cdot (c_{m}^{4})$

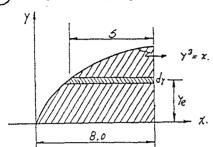
Entonces:
$$A = \frac{Ix_1 - \overline{I}x}{J^2}$$
 pero: $A = \frac{1}{4}N \cdot D^2$

$$\Rightarrow \frac{1}{4}\widehat{\pi}.D^{2} = \frac{Ix_{t} - \overline{I}x}{d_{t}^{2}} \Rightarrow D = \sqrt{\frac{4(Ix_{t} - \overline{I}x)}{\widehat{\pi}.d_{t}^{2}}} = \sqrt{\frac{4(Y_{t} + IG^{3} - 3470)}{\widehat{\pi}.d_{t}^{2}}}$$

$$Por lo tanto: D = \sqrt{\frac{2520}{9.\widehat{\pi}}} = g_{t} 44 (cm)$$

RADIO DE GIRO

(16:) Deferminar el radio de Giro respecto al eje X de la figura marcada.



$$Kx = \sqrt{\frac{Ix}{A}}$$

Porlo tanto significa hallur A x Ix.

$$dA = 5 dy \quad donde: \quad S = 8 - \chi$$
Calculo de $A: \Rightarrow A = \int (8 - \gamma^2) dy$ los limites será: $Si = 0 \Rightarrow \gamma = 0$

$$\Rightarrow A = \int_0^2 (\theta - Y^3) dY = \left(8Y - \frac{1}{4}Y^4\right)_0^2$$

Co'kulo de Ix:
$$\Rightarrow$$
 Ix = $\int_0^2 y^2 dA$ donde: $dA = 5 dy = (8-x) dy$

Ademus: $x = y^3$

$$I_{x} = \int_{0}^{z} y^{2} (8 - y^{3}) dy = \int_{0}^{z} (8 y^{2} - y^{5}) dy = \left(\frac{8}{3} y^{3} - \frac{1}{2} y^{6}\right)_{0}^{z}$$

Entonces:
$$Ix = \frac{32}{3} = 10,667 (44)$$

Porlo funto:
$$Kx = \sqrt{\frac{32/3}{12}} = \sqrt{\frac{A}{9}} = \frac{2\sqrt{2}}{3}$$

$$\Rightarrow X_X = \frac{2}{3}\sqrt{2} = 0.94 (41)$$

Tombien se puede resolver tomando en cuenta un elemento difurnual vertical.

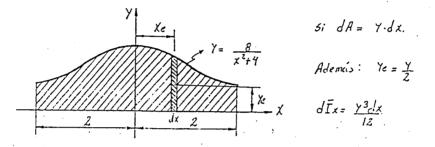
Entonces: dIx = dIx + dodA. Aplicando el tecrema de Steiner.

6i:
$$dA = Ydx$$
; $d\bar{I}x = \frac{Y^3dx}{1Z}$; $d=\frac{Y}{Z}$

Enlances:
$$dI_{x} = \frac{y^{3}}{12}dx + \frac{y^{2}}{2^{2}} \cdot ydx = \left(\frac{1}{12}y^{3} + \frac{1}{4}y^{3}\right)dx. \qquad \int do \ m/m.$$

$$\int d^{2}x = \int_{0}^{8} \frac{1}{3}y^{3} dx \qquad \rho_{e10}: \quad y^{3} = x.$$

$$I_{x} = \frac{1}{3} \int_{0}^{8} x dx = \frac{1}{3} \left(\frac{1}{2} x^{2} \Big)_{0}^{8} \Rightarrow \boxed{I_{x} = \frac{32}{3} = 10, \, 167(u^{4})}$$



Aplicando el teorema de Steiner.
$$dIx = d\overline{I}x + d^2 \cdot dH$$
: $d = Ye$.

Enfonces:
$$dIx = \frac{y^3}{\sqrt{2}} dx + (\frac{y}{\sqrt{2}})^2 y dx$$

$$dI_X = \frac{y^3}{IZ} dx + \frac{1}{4} y^3 dx. \qquad donde: \quad y^3 = \frac{512}{(y^2 + \mu)^3}$$

$$\int_{0}^{1} ds \, m/m. \quad dI_{x} = \frac{512}{12} \cdot \frac{dx}{(x^{2}+4)^{3}} + \frac{512}{4} \frac{dx}{(x^{2}+4)^{3}}$$

$$I_{x} = \frac{512}{3} \int_{-2}^{z} \frac{dx}{(x^{2}+4)^{3}} = \frac{1}{3} (3\pi + 8) \Rightarrow I_{x} = 5,808(4^{4})$$

Además:
$$A = \int_{-2}^{2} \gamma dx = \int_{-2}^{2} \frac{8 dx}{(x^{2}+4)} = 2\pi \implies A = 6,283 (\mu^{2})$$

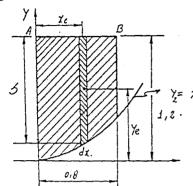
Porlo tanto:
$$K_x = \sqrt{\frac{I_x}{A}} = \sqrt{\frac{5.808}{4.283}} \Rightarrow$$

$$K_X = 0,931 \text{ M}.$$

CARRERA DE ING. CIVIL

. Pág.215

(18) Para el área sombreada encuentrese Ix é Iy; Además Ky y Kx.



La recta A-B liene por equación:

Entences: dA = 5 dx donde: 5= 1,2-x2

$$dA = (3,2-x^2)dx$$

* Culculo de Aica A:
$$\Rightarrow A = \int_0^{0.8} (1.2 - x^2) dx = (1.2 x - \frac{1}{3}x^3)_0^{0.8}$$

$$A = 0.789(\mu^2).$$

* Calcula de Homentes de Inercia: Ix, Iy.

Por definición (steiner). dIx = dIx +. d3dA. donde: d= Ye = 2 + Yz.

Entonces:
$$dI_{x} = \frac{5^{3}dx}{12} + \left(\frac{5}{2} + \frac{1}{12}\right)^{2} \cdot 5dx$$
. Además $5 = 1.2 - \chi^{2}$.

$$\int_{-1}^{1} ds \, f''/m \, ds = \int_{-1}^{0.8} \left[\frac{1}{12} \left(1, 2 - x^2 \right)^{\frac{2}{3}} + \left(\frac{1}{2} \left(1, 2 - x^2 \right) + x^2 \right)^{\frac{2}{3}} \left(1, 2 - x^2 \right) \right] dx$$

Por lo tanto:
$$Ix = \int_0^{0.8} \left[\frac{1}{12} (1, 2-x)^3 + \left(\frac{1.2}{2} + \frac{x^2}{2} \right)^2 (1.2-x^2) \right] dx \Rightarrow Ix = 0.45 c8$$

dela misma forma: Iy = $\int x^2 dA$ donde. $dA = (1.2 - x^2) dx$.

$$\Rightarrow I_{\gamma} = \int_{0}^{0.8} x^{2} (1.2 - x^{2}) dx = \int_{0}^{0.8} (1.2x^{2} - x^{4}) dx = \left(\frac{1.2}{3} x^{3} + \frac{1}{5} x^{5} \right)^{c.8}$$

Enlantes:
$$Kx = \sqrt{\frac{0.4508}{0.789}} \Rightarrow Kx = 0.756(u.)$$

Así mismo:
$$K_Y = \sqrt{\frac{0.1393}{0.720}} \Rightarrow K_Y = 0.420 (4)$$

Para el area sombreada que está limitada parla curva Y= senx y par una rectu que pasa por (0,0) y (I,1), Calcular Ix e Iy, además de las radios de giro Xx y Ky

La ecuación de la recta O-A estará du do por:
$$\frac{Y-Y_1}{X-X_1} = \frac{Y_2-Y_1}{A_2-Y_1} \quad \text{do nde: } (X_{1,1}Y_1) = (0,0) \\
(X_{1,1}Y_2) = (\frac{11}{2},1)$$
Enlonces: $\frac{Y-0}{X-0} = \frac{1-0}{X-0} \Rightarrow Y = \frac{2X}{11}$

La ecuación de la recta O-A estará dado

Enlon (es:
$$\frac{y-0}{x-0} = \frac{1-0}{x-0} \Rightarrow \frac{y=2x}{11}$$

Porlo lanto: dA = 5 dx ; donde: 5 = sinx-2x => dA = (sinx-2x)dx.

$$\int dH = \int_{0}^{\frac{\pi}{2}} \left(\operatorname{Sen} x - \frac{2x}{17} \right) dx. = \left(-\cos x - \frac{x^{2}}{17} \right)_{0}^{\frac{\pi}{2}}$$

$$A = -\cos \frac{x^{2}}{2} - \frac{x^{2}}{17} + \cos \theta + 0 \implies A = 1 - \frac{1}{4} = 0,215(u^{2})$$

Calculo de Ixé Iy:

$$dIx = d\overline{I}x + d^2 \cdot dA$$
. donde. $d = Ye = \frac{5}{2} + \frac{3x}{17}$

$$I_{X} = \int \frac{5^{3}dx}{12} + \int \left(\frac{5}{2} + \frac{2x}{17}\right)^{2} \left(5enx - \frac{2x}{17}\right) dx ; Ademas: 5 = \left(5enx - \frac{2x}{17}\right)$$

$$I_{X} = \int \frac{\xi_{1}}{12} \left(5enx - \frac{2x}{17}\right)^{3} dx + \int \frac{\xi_{1}}{2} \left(\frac{1}{2} \left(5enx - \frac{2x}{17}\right) + \frac{2x}{17}\right)^{2} \left(5enx - \frac{2x}{17}\right) dx.$$

$$I_{X} = \int_{0}^{\frac{\pi}{L}} \left(s_{onX} - \frac{2x}{lt} \right)^{3} dx + \int_{0}^{\frac{\pi}{L}} \left(\frac{1}{4} s_{cnX} + \frac{x}{lt} \right)^{2} \left(s_{cnX} - \frac{2x}{lt} \right) dx.$$

$$Ix = -\frac{2 \cdot \tilde{\eta}^2 - 45}{4 \pi} + \frac{8 \tilde{\eta}^2 - 9 \tilde{\eta} - 286}{12 \cdot \tilde{\eta}^2} + \frac{8 \tilde{\eta}^2 + 3 \tilde{\eta}^2 + 36}{48 \tilde{\eta}^2} - \frac{15}{16 \cdot \tilde{\eta}}.$$

$$Ix = 0.0069 + 0.0308 \Rightarrow Ix =$$

Por lo tanto:
$$Ix = 0.0972(u^4)$$
.

Entonces:
$$I_{x} = \int_{x}^{\frac{\pi}{2}} (\sin x - 2x) dx = \int_{x}^{\frac{\pi}{2}} (x^{2} \sin x - 2x^{3}) dx.$$

$$I_{y} = \eta - \frac{1}{32} \eta^3 - 2.$$

Finalmente:
$$I_{\gamma} = 0.173 (u^{4})$$

Por definición:
$$Kx = \sqrt{\frac{Ix}{A}} = \sqrt{\frac{0.0972}{0.215}} \Rightarrow Kx = 0.672 (u)$$

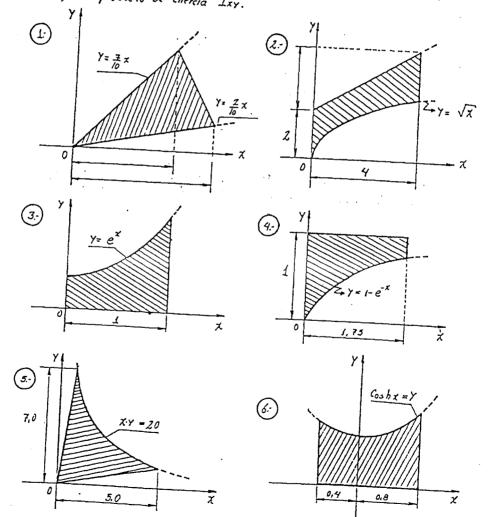
de la misma forma:
$$K_Y = \sqrt{\frac{I_Y}{A}} = \sqrt{\frac{0,173}{0.215}} \Rightarrow K_Y = 0,897(\mu)$$

PROBLEMAS PROPUESTOS

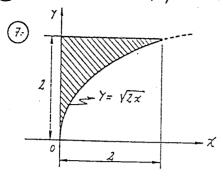
Para el área combreada encontrar: (T-)

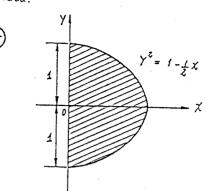
(;;;)

- a) Los momentos de inercia Ix e Iy.
- b) Los momentos de inercia respecto desu centroide Ix, Iy.
- c) Los radios de giro, Kx, Ky
- El producto de inercia Ixy.

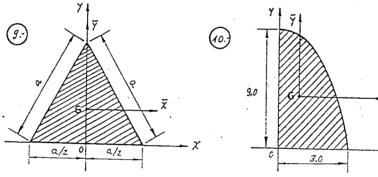


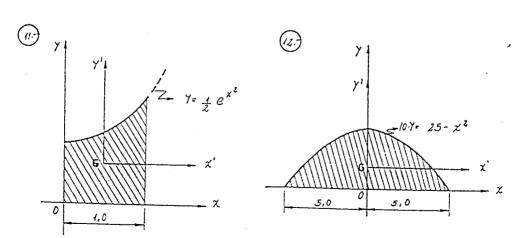
(II.) Determinese Ix é Iy para el área sombreada.

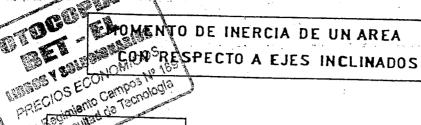




(III) Calculese los momentos de inercia respecto de su centraide Ix, Iy para la fig sombreada.





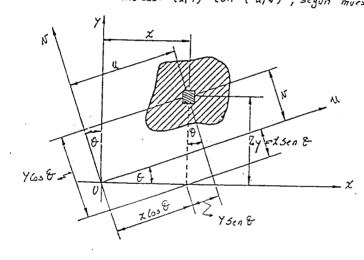




Selle Segimianto Campos to 18

En el diseño estructuctural amenudo es necesario calcular los momentos de inercia (Ia, Ix). además del producto

de inercia (Iva) de un área con respecto a oras ejes inclinados (4, 15) que son ejes que forman un ángulo (O) respecto a los ejes (x, y) del sistema original. Por lo tanto se otilizarán los "ecuaciones de transformación" las cuales relacionan las coordena das. (X, Y) con (U, I), segun muestra la hig. siguiente.



según fig se tiene :

U = 2 (03 & +4 Sen & N= Y Cos & - x Sen &

Ademas por definición :

 $dIu = \pi^z dA....(1)$ dI = u dA(2)

JIuc = 4.5.dA...(3)

Reem plazando en (1) a y F tenemos:

 $dI_{\mathcal{A}} = (y_{63} - x_{5en} + y_{6n})^2 dA. \Rightarrow I_{\mathcal{A}} = \int (y_{63} - 2y_{x}_{5en} + y_{6n} + y_{6n}) dA.$

Aplicando identidades trigo no métricas :

Sen 28 = 2 Sen 8 Cos 8.

(05 20 = (05 8 - 500 E

A la ecuación anterior reemplazando equiralentes trigo no métricos se trene:

$$I_{4} = \frac{1}{2}(I_{x+}I_{y}) + \frac{1}{2}(I_{x-}I_{y})\cos 2\theta - I_{xy} \sin 2\theta$$
 (I)

Realizando las mismas operaciones para Ir y IUF, se liene:

$$IA = \frac{1}{2}(Ix+Iy) - \frac{1}{2}(Ix-Iy) \cos 2\theta + Ixy \sin 2\theta$$
 (II)

$$I_{ux} = \int_{\mathcal{I}} (Ix - Iy) \sin 2\theta + Ixy \cos 3\theta. \tag{II}$$

Las anteriores expresiones nos dan los momentos de inercia Iu, Io, además del producto de inercia Iur en funcion de Ix, Iy y Ixy respectivamente.

Por otro lado, si se desca encontrar el momento polar de inercia Io, se tiene:

$$I_0 = I_{u+I_{u-}} = I_{x+I_{Y.}}$$

lo que nos indica que el mumento polar de inercia es independiente del giro de ejes.

122 MOMENTOS PRINCIPALES DE INERCIA. En las expresiones anlenores (I), (II),

y (II) se puede notar que los valores

Ir, Iu, e Ia r dependen del ángulo de inclinación de los ejes (u, r), por lo tanto,
en esta parte se determinará, este ángulo de inclinación (G) para los evales Iu é Ir
se hacen máximos y mínimos. A este conjunto de ejes particolares "se llaman"

"ejes principales" de un área , por lo que darán tambien "Momentos principales de increia".

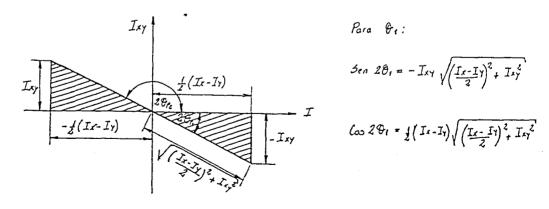
si aplicamos, la leoria de máximos y minimos se liene para un ángulo (θ) en existe un (θρ) ángulo principal que define la orientación de un área, por lo tunto diferenciando la expresión (I) con respecto a θ, se tiene:

Igualando a "O" e la expresión para hallar & para el eval Iu sea máximo.

$$\frac{3en2\theta}{\cos 2\theta} = \frac{-2Ixy}{Ix-Iy} \Rightarrow \frac{1}{9}2\theta = \frac{2Ixy}{Iy-Ix}$$

Si
$$\mathcal{C}_{p} = \mathcal{O}$$
 enfonces: $\frac{1}{2}\mathcal{C}_{p} = \frac{2I_{xy}}{I_{y}-I_{x}}$ (*)

Esta ecuación (*) tiene dos raices (Ep. y Er.) los cuales se encuentan separa dos 90°, los mismos indican la inclinación de ejes principales.; Para sustituir en la ecuación (I) primero se debe determinar sen 28p y Cos 28p los mismos se encontrarán según la fig. siguiente.



De la misma manera para & : & 12

$$5en 28_{P2} = I_{xy} \sqrt{\frac{I_{x} - I_{y}}{2}^{2} + I_{xy}^{2}}$$

Cos 28_{f2} =
$$-\frac{1}{2}(I_x - I_y)\sqrt{\frac{I_x - I_y}{2}}^{\ell} + I_{xy}^{2}$$

Sustituyendo los valeres de senos y comos en las ecuaciones (I) o'(II), además simplificando, se obtiene la sigle relación:

$$I_{max} = \frac{1}{2} \left(I_{x} + I_{y} \right) \pm \sqrt{\left(\frac{I_{x} - I_{y}}{2} \right)^{2} + I_{xy}} \tag{IV}$$

Dependiendo de los signos elegidos, esta expresión los momento de inercia máximos (Imax) y momentos de inercia mínimos (Imin)

Además si recomplazamos en la ecuación (III) los valores de Ep, y Ep, se ob-

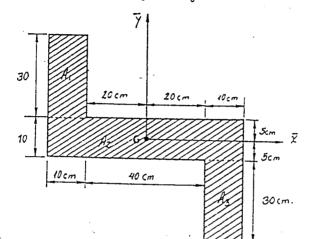
$$I_{xy} = 0$$

Por lo que: "El producto de inercia respecto a los ejes principales es igual a CERO""

Pág.224

PROBLEMAS RESULTOS

(1.-) Determinar los momentos de inercia principales de la sección trans versal mostrada en la siguiente figura.



Como se trata de un área compresta, se subdividirá en áreas AI, AZ, AZ

1º Se calculará los momentos de inercia IX e IY, dando uso de una tabla como sigue.

 $\overline{I}_{zi} = \frac{hh^3}{lZ}$; $\overline{I}_{Yi} = \frac{1}{lZ}hb^3$

Elemento	Īx	$ar{\mathcal{I}}_{\mathtt{Y}}$	d∡	dy	$d_{x}^{2}A_{i}$	d; Ai	Ai	Ιχ	I_{γ}
A	12506	2500	-25	20	1875∞	120000	300	142,500	190000
Az	5000	18C COO	0,0	0,0	0,0	0,0	800	5000	180000
A ₃	22500	2500	25	-20	187 500	120000	300	192500	1900001

Por lo tundo los Ix e Iy se calcularón cón: Ix = Ix+ di.A e Iy = Iy + dx.A.

Entonces:
$$I_{X_{1}} = ZI_{X_{1}} = 23.10^{4} (cm^{4})$$

$$I_{Y_{7}} = ZI_{Y_{1}} = 56.10^{4} (cm^{4})$$

Además Para el producto de inercia se aplicará el mismo concepto:

$$I_{xy} = \overline{I}_{xy} + d_{xy}^2 \cdot A.$$

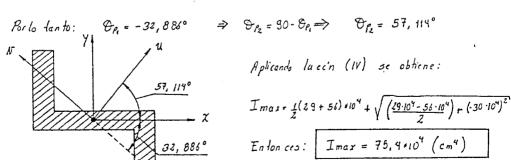
Parlo tanto:

Elemento	Yi	γ:	Ai	Īzyi	Yi•zi•Ai	Izy;
Aı	-25	20	300	0	-150000	- 150000
A ₂	0	0	600	o	0	0
A ₃	25	-20	300	٥	-150000	-150000

Aplicando la ecuación (*) osea:
$$\frac{1}{9}2\theta_r = \frac{2 \text{ Ixr}}{T_V - T_S}$$

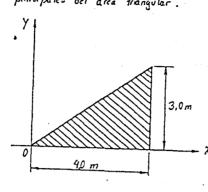
Sustituyendo valores tenemos:

$$\frac{1}{9} 2 \vartheta \rho = \frac{Z \left(-30 \cdot 10^{4}\right)}{56 \cdot 10^{4} - 29 \cdot 10^{4}} = -\frac{60 \cdot 10^{4}}{27 \cdot 10^{4}} = -2,2222.$$



Imia con (-) antes de V => Imin = 9,8.104 (cm4)

2. Determinar el conjunto de ejes principales y los correspondientes momentos inercia principales del área triangular.



1º Hay que determinar Ix, Iy, e Ixy.

Aplicando las siguientes relaciones:

$$A = \frac{1}{4} \cdot b \cdot h \implies A = 6.0 \, m^2$$

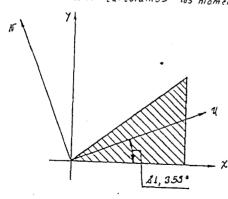
$$Ix = \frac{1}{12}b \cdot h^3 \Rightarrow Ix = 9.0 (m^4)$$

$$I_{\gamma} = \frac{1}{4}hb^3 \Rightarrow I_{\gamma} = 48 (m^4)$$

Ademas:
$$I_{xy} = \frac{1}{8} \cdot b^2 \cdot h^2 \Rightarrow I_{xy} = 18.0 \text{ m}^4$$

$$\frac{1}{4}g 2\theta_{\rho} = \frac{2}{I_{XY}} \frac{I_{XY}}{I_{Y}-I_{X}} = \frac{2\cdot 18}{48-9} \Rightarrow \theta_{\rho} = \frac{1}{3} \operatorname{ant}_{g}\left(\frac{12}{13}\right) \quad \text{o} \quad \theta_{\rho} = 21,3550$$

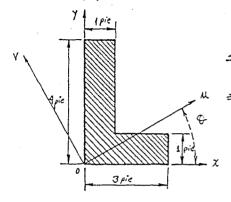
3º Finalmente calculamos los momentos Iu e Ir:



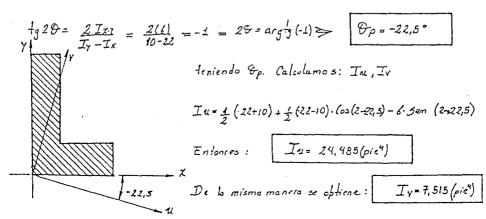
$$Iu = \frac{1}{2}(9+48) + \frac{1}{2}(9-48) \cos 42,71 - 18 \sin 92,71$$

Por lo fanto: $Iu = 1,9623 \ (m^4)$

- 3:) Los momentos de inercia del área de la fig (sigle.) en terminos del sistema coordenado XY que se muestra cón: Ix = 22,0 pie4; Iy = 10 pie4 e Ixy = 6 pie4.
- a): Determine In, Ir, e Iur para & = 30°
- b): Delermine un conjunto de ejes principales, y los corespondientes momentos principales de inercia.

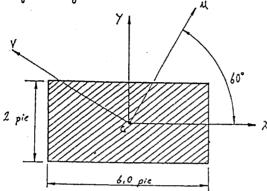


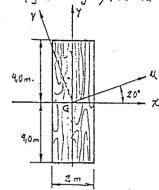
Dela misma forma:



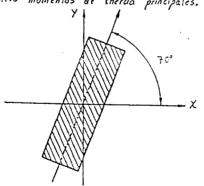
PROBLEMAS PROPUESTOS

Determine Iu, Iv, e Iuv haciendo uso de ejes principales (giros de ejes), en la siguientes higura.

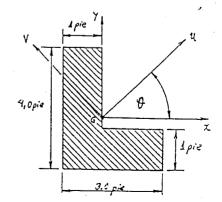




2: Los momentos de inercia del área del área rectangular mostrada son: Ix = 76 m², Iy = 19.7 m², a Ixy = 25.7 m². Determine un conjunto de ejes principales y los corres perdientes momentos de inercia principales.



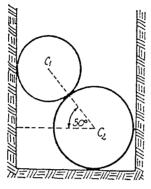
(3:) Determine los nomentos de inercia Ia. Ir, e Iuv en la fig para & = 15°.



PROBLEMAS DE EXAMENES

1- Dos cilindros C, y Cz descansan en un pozo en las paredes verti

cales y el fondo (según indica la

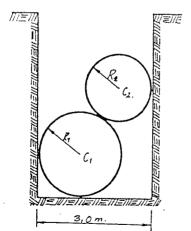


cales y el fondo (según indica la figura). Si el cilindro Contiene una musa de 1530 Kg y el cilindro Cz una masa de 3050 Kg.

Calcular las reacciones de apoyo.

(2-) Dos circulos C₁ y C₂ desconsan en un poso apoyados en las paredes verticales y el fondo (Según múestra la fig.). Si

de masa.



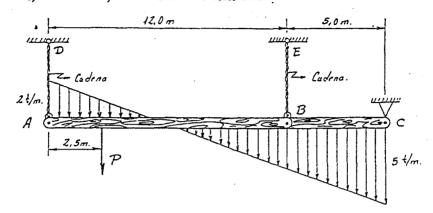
Además R₁ = 1,40 m y R₂ = 0,8 m

Calcular las reacciones de apoyo.

C = 1860 Kg de masa y C = 180 Kg

(3-) Sin considerar el peso del madero ABC. Calcular:

a): El valor de P para que las reacciones en D y E sean iguales.
b): Si P=0, ruales serán las reacciones?



- 4. Una estera cuyo diómetro es de Zm.

 y la masa de 3000 Kq,

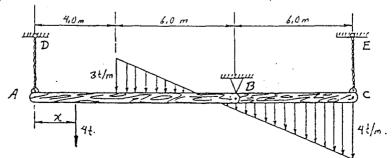
 dencansa sobre una artesa cuyo peso total de
 ésta es de 6 ton.

 Calcular:

 a): Las reacciones de

 apoyo.
- (5-) Despreciando el peso del tablon ABC. Culcular:

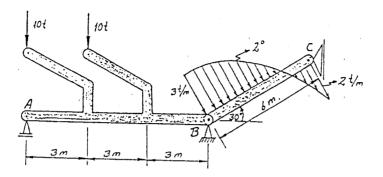
 a)- La distancia "X" para que las reacciones en Dy B seun iguales.
 b)- Si la fuerza de 4t está en la mitad de AyB. Cuales son las reacciones?



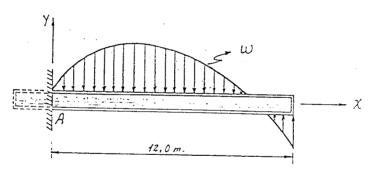
()

0000000

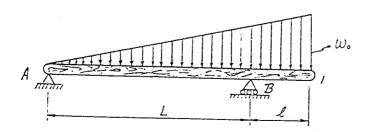
6-) Sin considerar el peso propio de la estructura. Calcular:
a)- La resultante y su punto de aplicación.
b)- Las reacciones de apoyo.



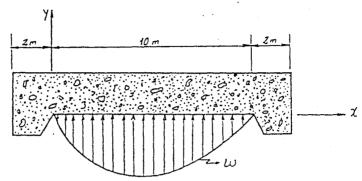
(7.) La viga que se muestra está sometido a una carga $W = 100 \, \text{x} - \text{c} \, \text{x}^2 \, \text{XN/m}$ donde C = Cle, el momento de empotramiento respecto al punto H es CERO. d Que valor tienen las reacciones en A?



(8.) Si RA = O, determine la reacción en B y la magnitud Wo de la estructura y carga mostrada en la fig. (despreciar el peso propio de la Figa.)



- (3-) Las fuerzas ejercidas por el suelo sobre una sección de 10m de una cimentación de un edificio, estan dadas por: W = -10x x² + 0.2 x³ [xu/m]
 a) Calcular la magnitud total de la carga W.
 - b). Determine la magnitud del momento respecto a "A".



(10.) Si la masa del cilindro apoyado esde 6800 Kg. Calcular las reacciones de apoyo en A, B y C, dela estructura y cargas mostrasas en la figura.

Dutas:

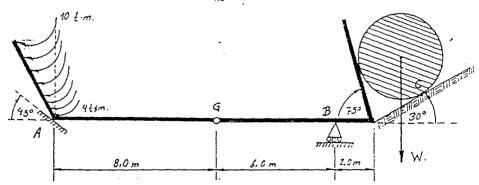
Maison = 6800 kg. RA1 = ?

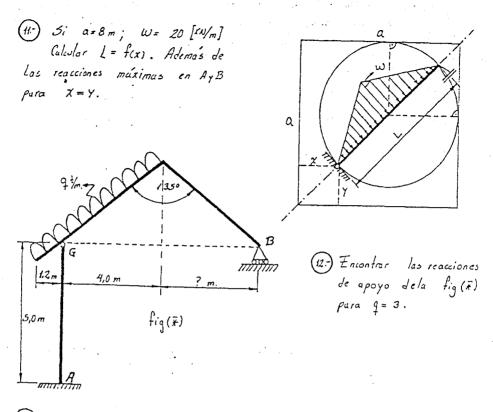
RAZ = ?

Ro . ?

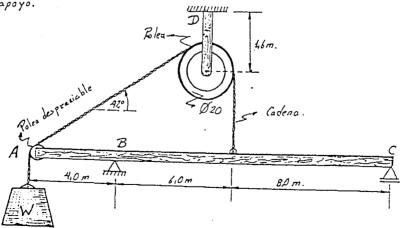
Incognitus:

Rc = 7





(13.) El peso W= 20t es suspendida conforme indica la fig. Considerando el peso propio de la viga ABC = 12[KN/m]. Calculas las reacciones de apoyo.



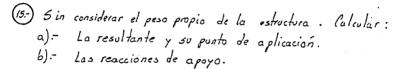
(14-) La placa rectangular mostrado en la figura se mantiene en equilibrio, por medio de la fuerza horizontal"F".

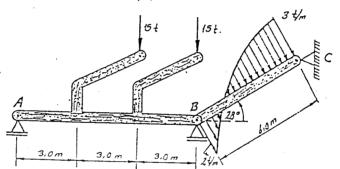
Si W es el peso de la placa.

Demostrar que:

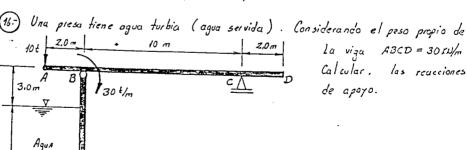
 \bigcirc (§) _,

$$\overline{T} = \frac{(b \cdot \cos \alpha - h \cdot \sin \alpha)}{2\pi (h \cdot \cos \alpha + h \cdot \sin \alpha)} * W$$





F



12m. Turbia.

17. Los rodillos Ay B

30n iguales tiene

una longitud de 2 m

y estan hechos de

metal cuya densidad

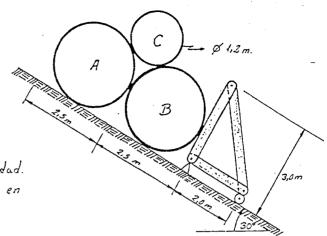
es 14 slug/pie³,
el cilindo C tiene

1.8 m de longitud

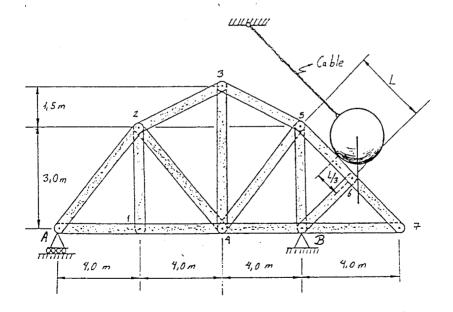
y 18 sulg/pie³ de densidad.

Culcular las tensiones en

cada barra.

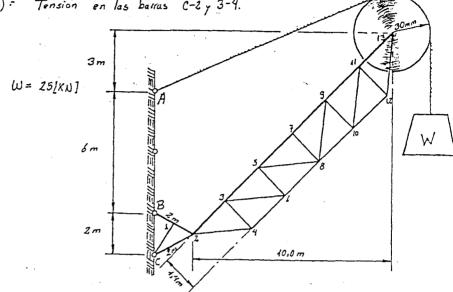


- (B-) Una estera de peso W = 12t se encuentra apoyado, conforme indica la fig. Calcular:
 - a): La tensión en el cuble
 - b) = Las reacciones de apoyo
 - c) la tensión en las barras 5-6, 6-B, y A-1

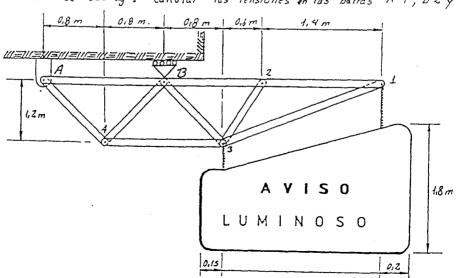


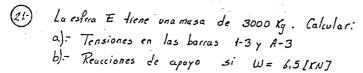
19. In lasigle estructura culcular:

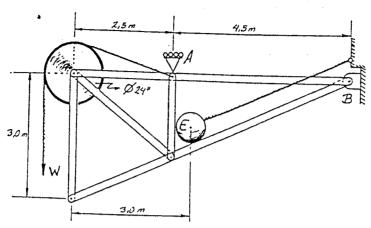
- a). Reacciones de apoyo.
- b) Tension en el cable.
- c) = Tension en las barras C-2 y 3-4.



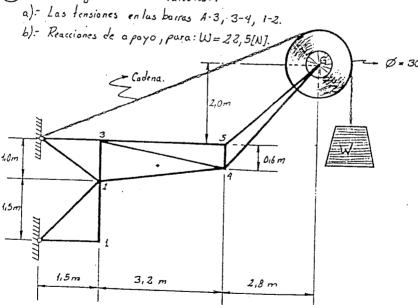
20: Un aviso luminoso está suspendido en los nudos 1 y 3, Siendo la mosa total de 650 kg. Culcular las tensiones en las barras A-4, B-2 y 4-3.

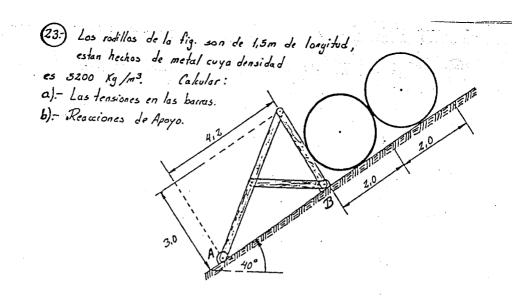




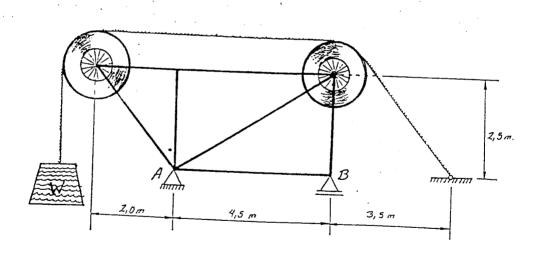


22.) En la sigle estructura. Culculese:





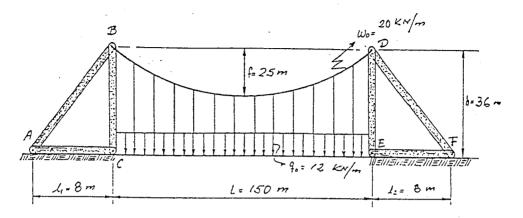
24) $\equiv n$ la estructura reticulada. Calcular las tensiones en las barras. Si W W=500 lb y las poleas tienen $\varnothing=24^m$.



<u>()</u>

00000

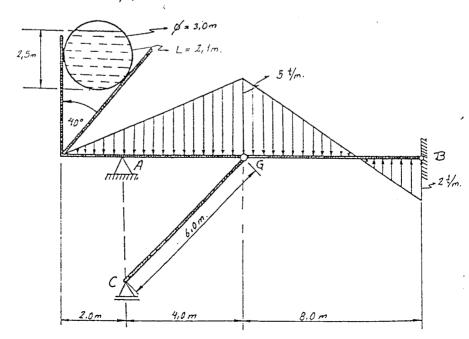
25. Segun los dutos del puente colunte. Colwhar lus tensiones en las burras A-B y B-C.



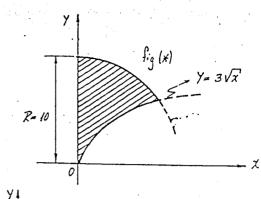
25. Un tanque con occite de 8=1.4 t/m³ se apoya conforme indica la figura.

Considerar el peso propio de la viga. CG = 16 KN/m. . Calcular:

a) - Reacciones de apoyo.

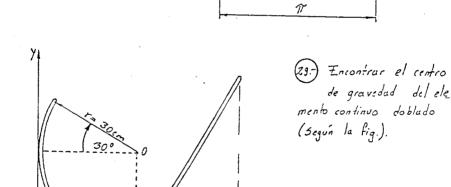


27.) Por integración encontrar el "(g" (entro de gravedad) de la fig (x) sombrea

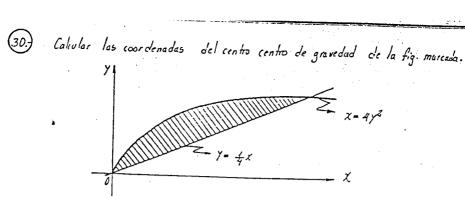


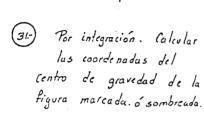
28) Cakular el centroide
del alambre do blado
que se ajusta a la sigte
espresión:

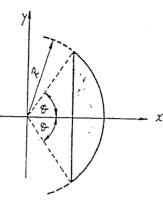




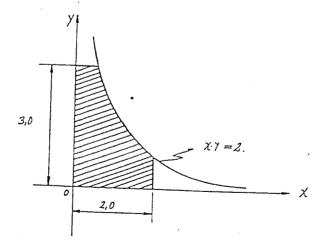
75m







(32) Encontrar los momentos de imercia Ix, Iy de la figura in dicada.



CARRERA DE ING. CIVIL

Pág. 242

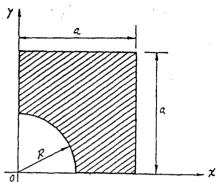
(33.) Calcular el volumen generado por la intersección de las curvas by = χ^2 ; $\gamma = 4+\chi$; cuando gira alrededor de la recta $\gamma = 4+\chi$; esto da una vuelta completa.

(34) Culcular el volumen generado por la superficie producida por la intersección de las curvas: $y = 4 \times 2$; $y = 3 + \times$ Cuando gira 3/4 de vuelta a l'eccepor de la recta mencionada.

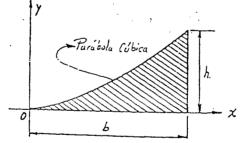
35-) Hallar el producto de inercia Ixy del área sombreada de la sigle figura.

(G)-

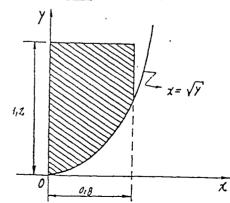
(1)-.

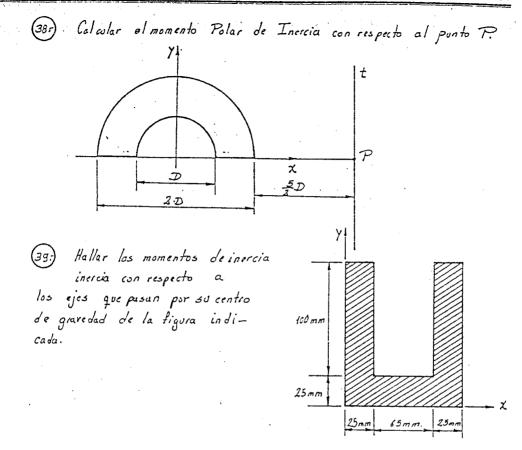


(36-) Determinar el producto de inercia Iny del área sombres da, respecto a los ejes xx.



77.-) Para la a'rea sommeudu hallar el memento polur de inercia (ref. fig (**)).

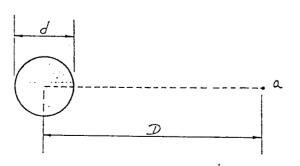




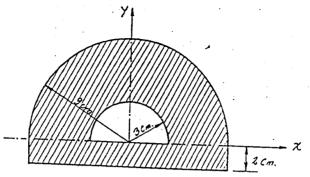
40.-) Si el diametro "d" del área es pequeño con respecto a "D".

Demostrar que el momento Polar de inercia con respecto a "a"
es:

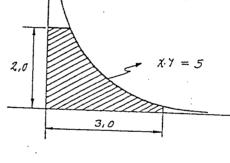
$$I_a = \frac{\pi d^2}{4} \mathcal{D}^2$$



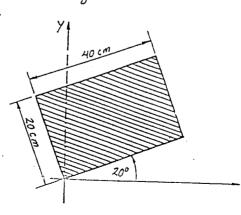
(41-) En la siguiente figura. Calcular el radio de giro, respecto al cje x (Kx).



(42.) Calcular el radio
de giro respecto
al eje x (Kx) de la
figura sombreada.



(13) Calcular el radio de giro Xx Y Ky, respecto al eje inclinado (4,4).



 $\boldsymbol{\chi}$

SISTEMAS DE FUERZAS

1-INTRODUCCION - En anteriores capítulos todos los problemas fueron considerados conso sistema, de fuerzas coplenares (bidimensionales).

En este tipo de sistemas tanto la estructura como las cargas se localizan en un plano comon.

Los requisitos generales de equilibrio para dicho sistema. es que la sunatoria. de las fuerzas a lo largo de las das direcciones perpendiculares enel plano sea CERO, y que la sumatoria de los monientos con respecto a cualquier aje normal alphno sea. tombien CERO; vale decir:

$$\pm \Sigma F_{x=0}$$
 ; $\pm \Sigma F_{y=0}$; $\pm \Sigma N = 0$

A partir de la consideración de los requisitos de equilibrio del sistema de fuerzas en dos dimensiones, puede concluirse que un máximo de tres efectos de fuerzas reac tivas desconocidas puede encontrorse a partir de cada diagrama. de cuer po libre.

En este capítilo, se conciderará el problema. del sistema de fuerzas en tres dimen siones. En dicho sistema, ya sea la estructura física. o las cargas, o ambas a la vez, mo se localizon en un plano comun ; dicho sistema. Mo requiere de una nueva teoria. para. su solución; mais bien, las resultados obtenidos anteriormente para el caso de dos dimenciones puede generalizarse para incluir los efectos de una tercera coordenada (E)

Para introducionos a este campo tridimencional, es necesario revisur ó revor dur los teoremas del algebra vectorial, por lo tunto. desa rrollo remos algunos conceptos busicos sobie el tema.

13.2 ELEMENTOS DE ANALISIS VECTORIAL -

El anali sis vectorial es una forma sistemática de

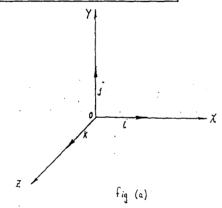
manejar operaciones con cantidades. vectoriales. Su uso no constituye una teoria nueva, más bien, estas tecnicas proporcionan un número limitado de reglas opera-

Estos métodos de analisis vectorial reducen enor memente la necesidad de Conceptualización detallado de relaciones espaciales en problemas de la ESTATICA, particular mente en el caso desistemas de fuerzas o momento en tres dimensiones.

13.3 VECTOR UNITARIO .-

(

la siguiente figura indica. un sistemo de tres furreas



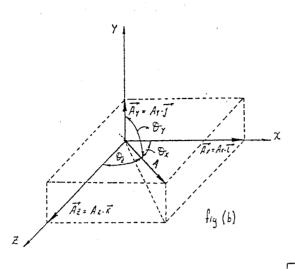
Huma das "Vectores unitarios". Generalmente estan designados por I, Jy X y sus direcciones estan uticados a lo largo de los ejes X, Y, Z respecti-vamente.

Cada una tiene una magnitud igual a la UMIDAD, y es positivo en el senti do positivo del sistema rectangular de ges carlecianos.

B.4 EXPRESION DE UN VECTOR COMO FUNCION DE LOS VECTORES UNITARIOS

A continuación se mostrará como cualquier rector prede expresarse en función de estos tres rectores unitarios.

Así por ejemplo el vector A (en forma general) se gún la fig (b) se puede expresar en función de los componentes rectangulares. a lo largo de los ejes X, Y, Z, como sigue:



$$\overrightarrow{A} = \overrightarrow{Ax} + \overrightarrow{Ay} + \overrightarrow{Az} \qquad (13,1)$$

donde: $\overrightarrow{Ax}_1 \overrightarrow{Ay}_1, \overrightarrow{Az}$ son component to rector colores del vector

Basados en la definición de la multiplicación de un escalar con una cantidad vectorial, el vector A puede expressuse como:

$$\overline{A} = Ax \cdot \overline{\iota} + Ay \cdot \overline{J} + Az \cdot \overline{X}$$

En las ankriones ecua ciones los tres vectores unitarios describen las sirecciones de las componentes de A y estu blecen así la naturaleza vectorial, de este término los coeficientes escalares Ax, Ay y Az definen la magnitud de estas componentes y los sentidos se determinan por el sentido positivo ó negativo de tales coeficientes.

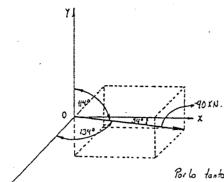
13.5 DIRECCION VECTORIAL

Segun la fig(b) la dirección de Festa dada por los tres angulos directores Ex, Ex y Be respectiva

mente, los mismos se expresan como sig e:

Los angulos diretores siempre se miden apartir de los ejes escretenados positivos, estos ángulos tienen valores comprendidos entre 0° y 180°.

Ejemplo No.1. Expresar la fuerza indicada según la figura, en función de los vectores unitarios.



Apliquemos las ecuaciones anteriores.

Por la tanta expresando los anteriores en función de los Vectores unitarios, se tiene:

$$\vec{A} = 23.51\vec{i} - 16.27\vec{j} - 27.79\vec{x}$$
 [xv]

13.6 MAGNITUD DE UN VECTOR - Si se tomu la ecuación de los cosenos directores y

51 se tomu la ecuación de los cosenos directores y se elevan al cuadrado ambas mimbros y se suman

se demuestra que :

$$A = IA \qquad ; \qquad A = \sqrt{A_x^2 + A_y^2 + A_z^2} \qquad(c)$$

13.7 ADICION VECTORIAL - Si concideramos un segundo rector definico por:

Entences la suma vectorial será: Otto vector C dunde sus componentes serán la suma de las componentes de la forma:

$$\vec{C} = \vec{A} + \vec{B} = Cx\vec{c} + Cr\vec{j} + Cz\vec{x}$$

si tenencas lo sigle: A = Axī +Axī + Axx

$$\vec{B} = B \vec{x} + \beta \vec{y} + B \vec{z}$$

Enhaces:
$$\vec{C} = (Axi + Ayj + Azk) + (Bxi + Byj + Bzk)$$

$$\vec{C} = (A_{x+B_{x}})\vec{i} + (A_{Y} + B_{Y})\vec{j} + (B_{z} + A_{z})\vec{k}$$

$$T_{\ell} = 2200j$$
 ; $T_{2} = 1760i + 1670j + 935k$

$$F_3 = 3000i + 0j + 0x$$
 ; $F_4 = -875j + 1520x$

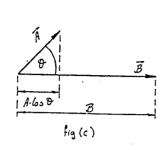
Lo herza resultante (F) debe estar expresado de la sigt manera.

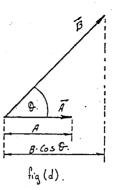
Ponde las componentes rectangulores són: TI = 4780 ; Fy = 3085 ; Fa = 5855

13,8 PRODUCTO ESCALAR DE VECTORES ,- Denominado también producto Punto ó INTERNO; en la teoria de operaciones

vectoriales existen dos tipos diferentes de multiplicación rectorial, la primera operación a considerar se denomina. Producto Escalar ó Producto Punto ó Producto Interno. si consideramos por ejemplo lo sigte (fig en sigte page).

Cont.





En la liquia antesior si A y B son dus vectores, entonces el producto escalar C está definido por:

$$C = \vec{A} \circ \vec{B} = \vec{B} \circ \vec{A} = A \cdot B \cdot los \vartheta. \qquad (e)$$

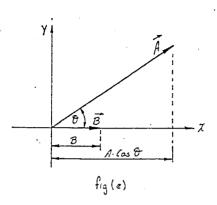
En esta ecuación & es el ángulo entre los rectores AyB (según indica la liglad)

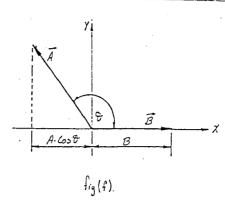
A,B aon los magnitudes ó módulos escalares de estos rectores, y el producto punto es una cantidad escalar. Tambien se demues ha que la operación de esle producto Funto es Con mutativa; osea:

$$C = A \circ B = B \circ A = A \cdot (B \cos \theta) = B(A \cos \theta)$$
 (f)

En efecto esta indicada en las figuras (c) y (d) la interpretación del producto escalar de dos VECTORES, Consiste en que uno de ellos se pro yata sobre la dirección del atro vector.

Entonces el producto de estu longitod proyectada por la magnitud del segundo vector es el resultado del producto escalar. Los signos dependen de la posición de de los vectores en el siskma de ejes carkcianos o sea en la abicación del vector en los cua drantes.





Según la fig (e) y (f) el vector \overrightarrow{B} es colineal con el eje x, por lo funto positivo en el sentido positivo de este eje :, si el vector \overrightarrow{A} se localiza en la región positiva. o sea. - 90° $< \theta < +90°$ Como se indica en la fig (e) entonces el producto esca lar sea rositivo; se el angulo varia: 90° $< \theta < 270°$ ol producto se mí negativo.

Noundo las formas generales de A y B el producto escalar puede escribirse como:

$$C = \vec{A} \cdot \vec{B}$$

demodo que: C = Ax · Bx i · i + Ax · By i · j + Ax · B = · i · K + Ay · Bx j · i + Ay · By j · j + Ay · B = J · K + Az · Bx · K · i + Az · By · K · j + Az · Bz · K · x

Existen vueve combinaciones, osea el producto del polinomio indicado:

Ad mas sabemos pordefinición: i-i = J-j = X·X = 1.1.los 0° =1

Considerando lo anterior se llega a la sigle expresión.

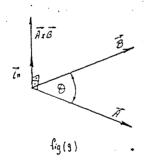
$$\overrightarrow{A \cdot B} = Ax \cdot Bx + Ay \cdot By + Az \cdot Bz \qquad \dots (9)$$

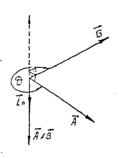
Existe un caso especial si $\overline{AoB} = 0$; significaria que AóB sea igual acero o en todo caso an bas sean ortogonales osea vectores perpen diculares esto ocurre si $\theta = 90^{\circ}$ entonces (os $90^{\circ} = 0$).

13.9 PRODUCTO VECTORIAL - Penominado tombien Producto CRUZÓ EXTERNO es el segundo tipo de multiplicación vectorial se lluma producto cruz ó producto exterior que consiste en:

$$\vec{C} = \vec{A} \times \vec{B} = (A \cdot B \cdot Sen \cdot E)\vec{I}$$

donde: Ay B son las may nitudes de los vectores y t es el angulo entre sus direcciones In un rector unitario normal al plano formado por Ay B por lo tarto: "El resultado de la multiplicación del Producto Cruz es un Vector" a diferencia de l producto escalar: gra figicamente pudemos representar de la sigle rmanera:





Al electuar la operación del producto vectorial, es necesario imaginar que el vector A gira hacia B enel plano formado por éstos; (el observador se coleca mirando la dirección in, por lo tanto "Gira según las manecillas del reloj" por lo tanto es positivo)

El pro ducto cruz p= los vectores Ay B puede expresarse como:

$$\vec{A} \times \vec{B} = (Axi + Ayj + Azx) \times (Bxi + Byj + Bzx) \dots (h)$$

 \bigcirc

El desarrollo da la multiplicación anterior nos darcí un producto de vectores direccio nales de la forma.

Reemplazando estos valores enel desarrollo dela ecuación (h) oblendremos.

$$\vec{A} \times \vec{B} = (A_Y \cdot B_Z - A_Z \cdot B_Y)\vec{c} + (A_Z \cdot B_A - A_X \cdot B_Z)\vec{j} + (A_X \cdot B_Y - A_Y \cdot B_X)\vec{k}. \qquad(i)$$

Para el mejor uso de este producto conviene llevar aun determinante

de la forma:

$$\overrightarrow{A} \times \overrightarrow{B} = \begin{bmatrix} i & i & K \\ Ax & Ay & Az \\ Bx & By & Bz \end{bmatrix}$$

Tomando en cuenta los signos de los menores de este de les menores de les

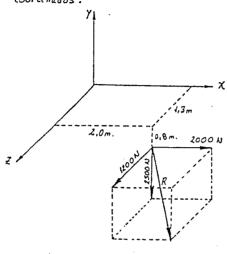
NOTA: A diferencia del producto punto, el producto ceuz de vectores no es conmulativo, osea:

$$\vec{A} \times \vec{B} \neq \vec{B} \times \vec{A}$$
. es Válido: $\vec{A} \times \vec{\theta} = -\vec{B} \times \vec{A}$

La principal aplicación del producto vectorial en estática, consiste en encontrar el momento producido por una furrza. con respecto a algún (gercialmente el origen)

No olvidar. la definición del producto vectorial. Y su desarrollo por que es muy importante.

Ejemplo No 3: Encontrar los momentos con respecto a los ejes x, y, z producido por la fuerza R según indica la figura. especificar la magnitud y dirección del momento resultante con respecto al origen del sistema de ejes coordinados.



٠.)

()

El vector F de pasición esta duda.

El vector R se escribe de la sigle mune exprezado por sos componen les.

Ahora apliquemos el producto vectorial de los

$$\Pi_{0} = \overrightarrow{r}_{X} \overrightarrow{R} = \begin{vmatrix}
i & j & K \\
2 & -0.8 & 1.3 \\
2000 & -2500 & 1200
\end{vmatrix} = 2290 i + 200j - 3400 K$$

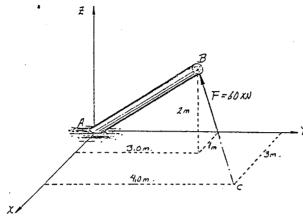
$$= (-0.8 \cdot i200 + 1.3 \cdot 250) i - (2 \cdot 1200 - 1.3 \cdot 2000) j + (2 \cdot (-2500) + 0.8 \cdot 2000) j$$

Por la tanto las componentes serán:

Final mente. La magnitud del Mo.

$$|\Pi_0| = \sqrt{2.29^2 + 0.2^2 + (.3.4)^2} \Rightarrow [\Pi_0 = 4, 104 [Ku·m·]]$$

Exemplo No4. Sobre el poste de la figura ejerse una fuerza de 60 XN que se dirige descle C hasta B. Determinar la magnitud del momento producido por esta fuerza. con respecto al punto A.

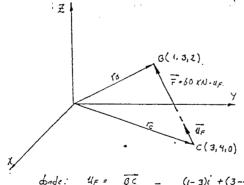


Como podemos observar en la figura. hay 2 vectores posición :

Los misinas serán:

To = 11 + 3 j + 2 K.

* Por lo tanto el producto vectorial del vector turres con cualquiera de estos Vectores posición nos llevará ala misma solución o resultado. MA = Ex F o MA = Tox F.



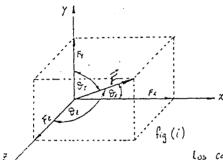
La fuerza F de 60 KN de magnitud, tiene una dirección especi ficular porel rector unitario UF dirigido de CaB.

$$d_{inde}: \ \mathcal{U}_{F} = \frac{\overline{g_{c}}}{|\overline{g_{c}}|} = \frac{(1-3)\dot{i} + (3-4)\dot{j} + (2-0)X}{\sqrt{(1-3)^{2} + (3-4)^{2} + (2-0)^{2}}} \Rightarrow \overline{\mathcal{U}_{F} = -\frac{7}{3}\dot{i} - \frac{1}{3}\dot{j} + \frac{7}{3}K}$$

13.10 DIRECCION DE LA FUERZA O MOMENTO EN EL ESPACIO TRIDIMENCIONAL.

Hay dos formas generales de definir la dirección de la linea de acción de una fuerea cí momento en el espacio tridimencional las cuales son:

Mediante cosenos directores, que consiste en especificar mediante óngulos direc tores a la recta de acción según muestra la sigle figura.



En esta figura. Festa furrea indicada. entres dimensiones 1.7. E Coyos angulas Ex. Er. Gz son los llamados angulos directores que estos somprenden entre la resta de acción de Fy las ejes del siste ma coordenado.

Los cosenos direstores deben complir la siguiente:

$$\cos^2 \hat{z}_i + \cos^2 \hat{z}_j + \cos^2 \hat{z}_i = 1$$
 (1)

Además: Fx = F. Cos Ex

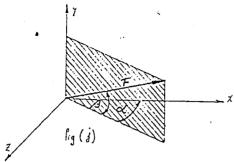
; Fy = F. Cos St ; FE = F. Cos St (1)

su magnitud estrá dada por: F= VFx + Fy = +Fz

b) - Mediante singulus con respecto a planos ex referencia.; una esquenda formu para de finir la dirección de la rectu de acción de una fuerza o de un mamento en el espacio, es mediante el uso de los angulos con respecto a planos de referencia, seguin indrea la ligara. (1)

Inla figura (d) el angulo x' mide la posición del plano que contiene la herea, del moniento y el eje "y"; mientras que po misé el angulo se la fuerza. F con referencia al plano formado por TIZ.

b) Mebdo asando angulos con respecto u planos.



13,11 APOYOS TRIDIMENCIONALES-

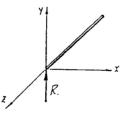
En capítulos anteriores se representación apoyos en dos dimenciones o las formas de como un europo puede conectarse Assicamente a otro europo mayor.

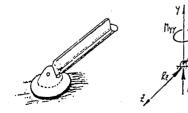
Los metodos de apoyos para el caso del espació tridimencional, junto con una descripción de los electos de las tuerzas reactivas, se muestran a continuación:

TIPO DE CONEXION





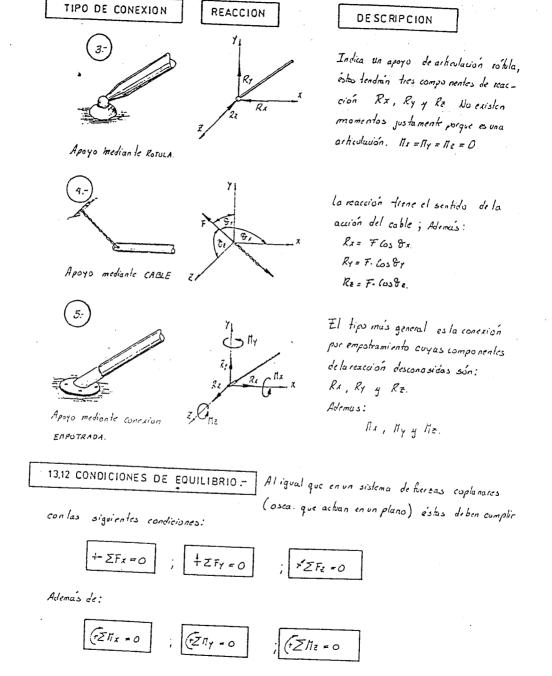




DESCRIPCION

El cuerpo está en contacto con la sup. Lisa. la reacción R. tiene un sentido de compresión sobre el cuerpo, y una dirección normal normal al plano no puede transmitir momentos. Il x = Il y = It z = 0.

indica un apoyo de articulación estru.
contenido segon el plano XY. las
reacciones Rx, Ry, Re son desconocidas
Además de los momentos Flx y Tly
solo se conoce PTZ = O

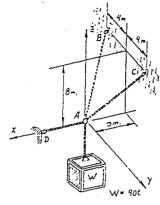


(3)

(%)

PROBLEMAS RESUELTOS

Determinar la tension desarrollada, en cada una de los cables alilizases para soportur la carga, que se muestra en la figura.



- 1º Delerminamos la ubicazión conoce los cubles estan oujetos:
- B(-3,-4,8); C(-3,4,8); D(?,0,0).
- Sabemos que: Fo = To. Vo ; Fo = To Vo ; To = To. Vo
- donde: $\overline{u}_{0} = \frac{-3i-4j+8K}{\sqrt{9+16+69}} = -3.38i 6.424j+0.848K$
 - $\vec{U}_{C} = \frac{-3i + 4j + 8K}{\sqrt{a_{111.111}}} = -1.318i + 0.424j + 0.848K$

" = +1 + 0j +0x.

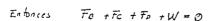
Por lo tanto:

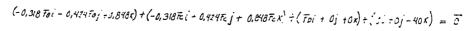
Fo = -0,318 To i -0,424 Foj + 0,848 Fox:

Fc = -0,318 Fc (+0, 424 Fc; +0.848 Fc K

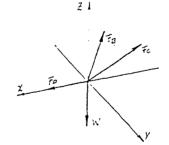
Fo = Foi ademas: W= -40 K

Para que la estructura esté en equi librio es necesario que se cumpla:





> (-0.3:878-0.3:878+F0+0) i+(-0.42478+0.42478+0+0)j+ (3.84878+0.84878+5-40) x = €



O sea: igualando los vectores teneinos:

$$\sum F_{x} = U$$
, $-0.318 \, F_{0} = 0.318 \, F_{0} + \overline{I_{0}} = 0.....$ (1)

$$ZF_1 = 0$$
 - 0,424 F₀ + 0,424 F₂ = 0 (2)

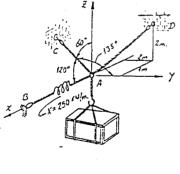
$$ZFz = 0$$
 0,848 Fo +0.848Fc -40 = 0 (3)

Resolviendo el sistema de ecuaciones se tiene:

Por lo tanto las reacciones en B. C.D son iguales alas tensiones

$$R_{D} = 15(t)$$
; $R_{B} = 23,585(t)$; $R_{C} = 23,585(t)$

Delerminar:

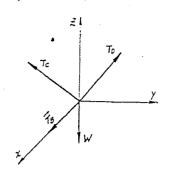


a). Las tensiones en cada cable.

una delas suales esta conectada a un resorte.

<u>501'n:</u>

Diagrama de curros libre:



Conocemos la siguiente coordens és

$$\mathcal{V}_{0} = -\frac{i+2l+2x}{\sqrt{l+4+4}} \implies \overline{\mathcal{V}}_{0} = -\frac{1}{3}! + \frac{2}{3}j + \frac{2}{3}.$$

Ahora lo que haremos es que Te expresaremos seguin sus cosenes directores, seconoce 8,

Por condición de equilibrio se debe tener: ZFi =0

0 Seq:
$$Z_{7x=0}$$
; T_{8} = 0,50 Tc = 0,333 To = 0(1) Resolviends el sistema.
 $\Sigma_{7y=0}$; -0,707 Tc +0,667 To = 0(2) delas 3 escaciones con

Como oun cables las reacciones serán iguales a las lensiones de los cables correspondientes.

Por lo tanb: Ro = 69.326 [IN] Rc = 81.276 [IN] Ro = 84.150 [IN]

Resp. del eneuo b).

Recuerde que las reacción des son aprestos a la acción de la tensión o tensiones.

Para resp. del enerso c) Estimamiento del resorte como dato el coeficiente Je restitución

K= 250.0 XN/m.

Parla ley de Hooke se sube que: F = K. s donde: F = Te s= elincremento de long.

Enfonces: 69, 326 = 250.5 => 5 = 0, 277 [m]

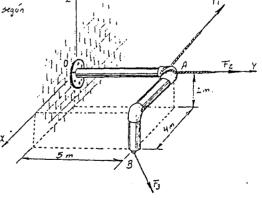
osea: el resorte se estra. una longitud s; s= 27,7cm

- 3. En la estructura metálica, que sobresale de un edificio, actión las tierecas indicadas.

 Determinar:
 - a) El momento resultanle con respecto al ponto de empotramiento o
 - b) La dirección del eje de momentos.
 - c) Los momentos de empotramiento según los ejes X, Y, Z.

Deferminación de las vectores de posición que son OA; OB

 $0.82: \overrightarrow{r}_A = 5j \quad [m]$ $\overrightarrow{r}_B = 4i + 5j - 2K. \quad [m]$



Como en la estructura existen varias fuerzas. El momen to producido con respecto al punto O sera por cada una de ellas y el momento resultante la suma de ellas.

$$\overline{R}_0 = \overline{R}_0 \times \overline{F}_1 + \overline{F}_2 \times \overline{\overline{F}}_2 + \overline{R}_0 \times \overline{\overline{F}}_3$$

Expresando en forma de determinantes se tiene :

$$\vec{l}_{0} = \begin{vmatrix}
 i & j & \kappa \\
 0 & 5 & 0 \\
 -60 & 40 & 20
\end{vmatrix} + \begin{vmatrix}
 i & j & \kappa \\
 0 & 50 & 0 \\
 \hline
 0 & 50 & 0
\end{vmatrix} + \begin{vmatrix}
 i & j & \kappa \\
 4 & 5 & -2 \\
 30 & 30 & 30
\end{vmatrix}$$

$$\overline{M}_0 = (100! + 0j + 300x) + (5! + 0j + 0x) + (-70! - 40j - 240x)$$

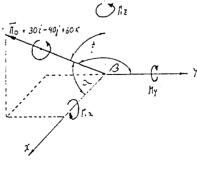
b) Para hallar la dirección es necesario hallas los cosenos directores para lo cual necesitamos Nu momento unitario.

$$\vec{h}^{2} = \frac{\vec{h}_{0}}{|\vec{h}_{0}|} = \frac{30i - 40j + 30K}{\sqrt{255^{2} + 40^{2} + 40^{2}}} = \frac{3}{\sqrt{61}}i - \frac{4}{\sqrt{61}}j + \frac{1}{\sqrt{61}}K.$$

Donde los angulos directores serán:

Cos
$$d = 0.384$$
 $\Rightarrow d = 67.411^{\circ}$
Cos $d = -6.512$ $\Rightarrow B = 120.807^{\circ}$
Cos $d = 0.768$ $\Rightarrow d = 34.306^{\circ}$

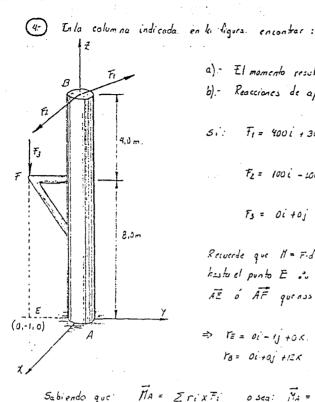
c)
Los momentos de emps tramiento
$$\begin{cases}
\frac{\Pi x = 30 \text{ K.V.m.}}{\Pi y = -40 \text{ K.V.m.}} \\
\frac{\Pi y = -40 \text{ K.V.m.}}{\Pi z = 60 \text{ K.V.m.}}
\end{cases}$$



3 1

CARRERA DE ING. CIVIL

ag.264



a) - El momento resultante concespectal plo A. b). - Reacciones de apoyo

Si: F1 = 4001 + 300 | + 120 x [xu]

Fz = 100i - 100 j - 60 x

F3 = 01 +01 -500 X

Recoverde que M= F.d => F3 se prise proyectur kastu el punto E . su vector posición puede ser.

AE o AF que nos dorá el mismo resultado.

⇒ TE = 01 - 11 +0 K. YB = Oi+Oj +IZK

Sabiendo que MA = ZrixFi osea: MA = TEXF3 + Fa xF2 - F3 XF1

$$\frac{1}{11} = \begin{vmatrix} i & j & k \\ 0 & -1 & 0 \\ 0 & 0 & -500 \end{vmatrix} + \begin{vmatrix} i & j & k \\ 0 & 0 & 12 \\ 0 & 0 & -60 \end{vmatrix} + \begin{vmatrix} i & j & k \\ 0 & 0 & 12 \\ 0 & 0 & -60 \end{vmatrix} + \begin{vmatrix} i & j & k \\ 0 & 0 & 12 \\ 0 & 0 & 0 & 12 \end{vmatrix}$$

The = (500 i +0 j +0x) + (1200: +1200 j +0x) + (-3:00 i +4800 j +0x)

En cuanto alas reassiones Rx, Ry y xe se tiene use sere tener: Z F. = 0

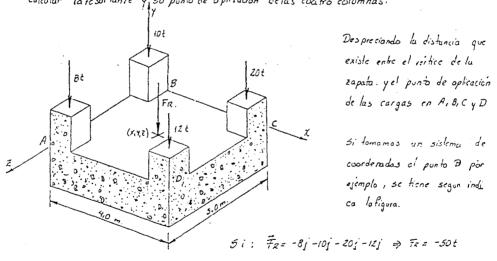
Porlo tunto:

$$ZF_{X} = 0$$
, $R_{X} + 400 + 100 = 0$ \Rightarrow $R_{X} = -500 [KN]$

$$ZF_{Y} = 0$$
; $R_{1} + 300 - 100 = 0$ \Rightarrow $R_{2} = -200 [KN]$

$$ZF_{2} = 0$$
; $R_{2} + 120 - 60 - 500 = 0$ \Rightarrow $R_{4} = 440 [KN]$

5. Una losa de fundación de forma rectangular (Sin conciderar su peso propio) de Concreto armado, soporta cuatro columnas cuyos pesos van indicados en la figura. Colcular la resultante y su punto de oplicación delas cuatro columnas.



Los rectores rarga y sus rectores posición:

$$\vec{F}_{A} = -8j \Rightarrow \vec{R} = 5\vec{R}$$

$$\vec{F}_{O} = -10j \Rightarrow \vec{R}_{O} = 0$$

$$\vec{F}_{C} = -20j \Rightarrow \vec{R}_{C} = 4i$$

$$\vec{F}_{O} = -12j \Rightarrow \vec{R}_{O} = 4i + 0j + 5K.$$

(3)41

()

$$\vec{\Pi}_{0} = 5\vec{\kappa} \times (-87) + 4ix(-201) + (4i+5\kappa) \times (-121)$$

$$\vec{l}_{10} = -40 \vec{k}_{11} + (-80)(\vec{k}_{1}) + (-48)(\vec{k}_{1}) + (60)(\vec{k}_{2})$$

$$\vec{H}_{3} = -40(-i) - 80 \times -48(-x) - 60(-i) = 100\vec{i} - 128\vec{x}$$

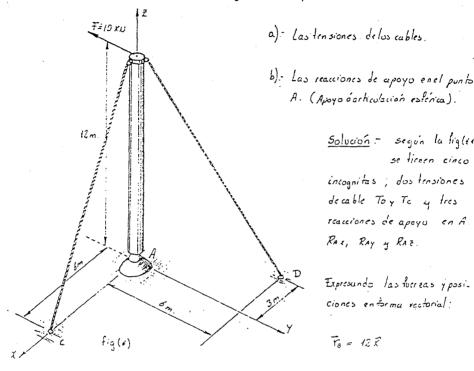
Para culcular el punto de aplicación Te (x, Y, Z) upliquemos la sigle: Mo = TAXTE

$$\vec{\Pi}_{G} = \begin{bmatrix} \vec{t} & \vec{j} & \kappa \\ \chi & \gamma & z \\ 0 & -50 & 0 \end{bmatrix} \Rightarrow \begin{bmatrix} \vec{\Pi}_{G} = 50 \cdot \vec{z} \ \vec{t} + 0 \ \vec{j} - 50 \cdot \chi \ \vec{\kappa} \end{bmatrix} \dots (z)$$

Igualando (1) y(2) porque To = To

osea:
$$\begin{cases} 50\overline{c} = 100 & \Rightarrow z = 2 & [m] \\ 0 = 0 & \Rightarrow y = 0 & [m] \\ -50x = -128 & \Rightarrow z = 64/25 = 2,56 [m] \end{cases}$$

(6) El mastil de la tigura con apoyo estério en A, esta sujeta mediante 2 cables CB y DB, en la parle sugnir actua unu fierza cegun se indica: Calcular:



Solvaion - según la lig(xx) se tienen cinco incognitas; dos tensiones decable Toy To 4 tres reacciones de apoyo en A RAZ, RAY 4 RAZ.

Expresundo las fuerzas y posiciones enforma rectorial:

Fa = 127

 $\vec{u}_{2} = (-3i + 6i + 12)/(37 + 35 + 144) \Rightarrow \vec{u}_{c} = -0.218 i + 0.436 j + 0.573 x$ Te = (61+01+12x) (35+144 =) Te - 0, 4471+01 - 0.574x > = - c,218 To i + 2, 436 To j - 0,873 To K

= = 0,447 Tci -> Tcj - 0,894 Tc x

Ademas R= RAXI + RAYI + RAZK.

Parcondición de equilibria: ZFi=0; F+ Tc+To + RA =0

CARRERA DE ING. CIVIL

RAZ

Fig (x x)

Por lo tanto:

$$\sum F_{Y} = 0$$
; $R_{AY} + 0.436 T_{D} - 10 = 0$ (2)

Como podemos ver no se puede resolver el sistema. porque tenemos 3 cc's y 5 incognitas.

$$\geq \Pi_A = \emptyset$$
; $\Pi_A = \overrightarrow{r_0} \times (\mp + T_c + T_0) = \emptyset$

00 12.xx(-10j +0,447 Tci-9,844 Tcx + (-0,2/8) Toi +0,435 Toj -0,813 Tox)

Donde:
$$Kxj = -i$$
; $Kxi = j$; $Kxi = 0$

Entraces: $-120(-i) + 5$, $364 Tej - 2$, $315 Tej + 5$, $232 Te (-i) = 0$

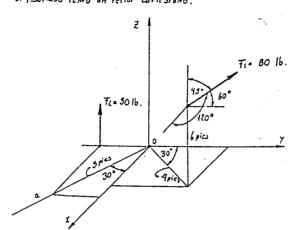
$$\Sigma \Pi_{A} = 0$$
 ; 5,232 To -120 = 0 (4)

Resolviendo el sistema de ecuacione s (1),(2),(3),(4) y(5) RAX = 0 [xu] RAY= 0 [rn] Resp. b). RAZ = 30,023 [ru] A THE REAL PROPERTY AND A SECOND PORCE OF THE PROPE Tc = 11, 186 [KN] AND PRECIOSE CON DESCRIPTIONS Calls or the fidelity of the forest of the last of the first of the fi Resp. a) To = 22, 936 [KN]

CARRERA DE ING. CIVIL Pág. 270

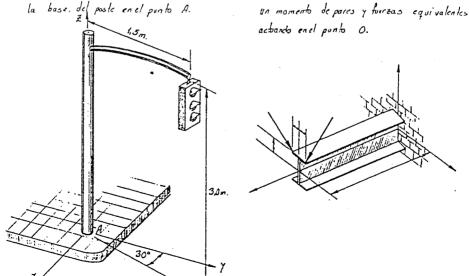
PROBLEMAS PROPUESTOS

(1-) Determine el momento resultante delas dos frerzas con respecto aleje Oa. Exprese. el resoltado como un rector cuelesiono.



2. El poste soporta un semáforo de 22 lb.

utilizando vectores determine el momento
del peso de los semáforos con respecto a



3.) Las fuerzas F1 = [-4i+3j-3K] XN

Fz= [3i-4j-2x] XN achan sobre el extre

mo de la viga. . Reemplase estas luerzas por

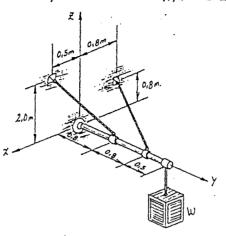
CARRERA DE ING. CIVII

Pág.271

4. Los cobles BC y DE pueden soportar una tensión múzima de 90 KN ontes de que fallen.

Determine el peso más grande W del cojón que puede sus yenderse del externo del anclaje

Tambien, determine los componentes de reacción X,Y,Z en la articulación estérica A.



La placa de la figura está soportida por bisagras en Ay B y por el cable CD. Las bisagras, propiamente olineados; no generan pares sobre la placa. Y la bisagra en A no genera nogenera una fuerca cobre la placa ento dirección del eje de la bisagra. Determine las reacciones en las bisagra y la tensión en el coble.

